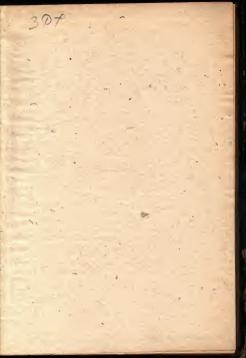
м,персациял.

ПИНТЭНАЛГЖЭМ КИВТЭЭШЭТУП



1 9 3 4







### я. и. ПЕРЕЛЬМАН

# МЕЖПЛАНЕТНЫЕ ПУТЕШЕСТВИЯ

ОСНОВЫ РАКЕТНОГО ЛЕТАНИЯ

ИЗДАНИЕ ДЕВЯТОЕ ВНОВЬ ПРОСМОТРЕННОЕ



ОНТИ • ГОСУДАРСТВЕННОЕ ТЕХНИКО-ТЕОРЕТИЧЕСКОЕ ИЗДАТЕЛЬСТВО ЛЕНИНГРАД 1934 МОСКВА T 66-3-1,

ОБЛОЖКА РАБОТЫ ХУДОЖН. Ф. И. ШОЛЬТЭ

Редактор М. А. Коеаличе. Сдана в набор 31,1 1934 г. Формат 82×110 1/<sub>21</sub> ГТТИ № 205. Кенторант № 5858. Тараж 25.600 ека. Техн. редактор Р. В. Омдина. Подписане к псчати 22/ПП 1934 г. Тин. ан. в 1 бум. а. 138.240—авт. а. 18,4. Бум. анетов 3<sup>1</sup>/<sub>2</sub>. Заказ № 2177.

2-я тип. ОНТИ им. Евг. Соколовой. Ленинград, пр. Кр. Командиров, 29.

# предисловие автора.

Первое надание этой книги, восемнадцать лет назад, я напутствовал следующими строками:

«Было время, когда признавалось невозможным переплыть океан. Нынешнее всеобщее убеждение в недосягаемости небесных светна обосноваю в сущности не лучше, нежели вера наших предков в недостижимость антиподов. Правильный путь к разрешению проблемы заатмосферного летания и межпланетных путешествий уже имаечея, — к чести русской науки, трудами нашего ученого. Практическое же разрешение этой грандиозной задачи может осуществиться в весьма недалеком будущем.

«Этой маленькой экскурсией в область космической физики автор, помимо прямой задачи, преследует и другую цель: ри мескоторой степеви рассеять существующесь в публике предубеждение против небесной механики и физики, как знаний слишком отвлечениях, неспособных будто бы дать пищу живому уму. Наука, которая открывает возможность успешно соперничать в полете воображения с фантазней остроумнейших романистов, проверять и исправлять их смелме заммеллы, наука, указывающая пути осуществления величайших грез человечества, должна перестать казаться сумой и скучной. Автор надеется, что простейшие сведения на этой области знания, которые рассевные в настоящей книге заронят в уме любознательного читателя интерес к изучению механики и физики вселеной и возбудят желание ближе повывкомиться с фундаментом величественной науки о небе.

«Чтенне этой книги не требует инкаких специальных позианий. Матернал, предназначенный для более подготовленных читателей, отнесен в отдел Приложений». За 18 лет, протекших со времени выхода первого издания, предмет книги пережил стремительную вволюцию; из проблемы чисто теоретической заатмосферное летание превратилось в очередную задачу техники, проделавшую уже первый втап своего практического осуществления.

Столь разительные перемены отразились, конечно, на содержании книги, которая уже в шестом издании подверглась коренной переработке. В седьмом вадании понадобились вновь значительные изменения, которые превратили книгу в общедоступный курс звездоплавания, знакомящий с основами ракенного летания, его теорией, историей и перспективами.

Для предшествовавшего, восьмого, издания текст книги был опять дополнен многочисленными вставками, знакомящими читателя с последними новостями в области ракетного летания. В настоящем девятом, издании сделан ряд исправлений и новых дополнений.

По форме наложения книга — по крайней мере в основном тексте — представляет собою труд популярный. Однако автор отнесся к его составлению как к работе научной: в случак, когда он не шел самостоятельным путем, он опирался исключительно дна первоисточники, черпал факты йз первых рук и почти весь числовой материал проверял собствениями вычислениями. Помимо советской и зарубежной литературы по звездоплаванию, использована и личная переписка автора с работниками ракетного дела на Западе.

На долю этой книги выпала почетная роль в деле пропаганды звездоплавания: при своем появлении она была первой книгой — не только у нас, но и на Западе — общепонятию излагающей проблемы заатмосферного летания и проводящей идеи звездоплавания в широкие массы.

## предисловие к. э. пиолковского к шестому изданию

В 1903 г. в петербургском ежемесячном журналс «Научное Обозрение» (№ 5) появилась моя математическая работа о ракетном снаряде для заатмосферного летания: «Исследование мировых поостоанств реактивными приборами». Журнал был мало распространенный и скорее философский и литературный, а никак не технический. Поэтому, кроме немногих иностранцев, никто моей работы не заметил. После торжества авиации я получил возможность возвратиться в печати к затоонутой теме: в 1911—1912 гг. была опубликована в «Вестнике воздухоплавания» моя новая оабота под тем же заглавием. Она содеожала оезюме пеовой оаботы и значительное ее развитие. Работа обратила на себя внимание специалистов.--но широким кругам читателей иден мои стали известны лишь с того времени, когда за пропаганду их поинялся автор «Занимательной физики» Я. И. Перельман, выпустивший в 1915 г. свою популярную книгу «Межпланетные путеществия». Это сочинение явилось пеовой в миое сеоьезной, хотя и вполне общепонятной книгой, рассматривающей проблему межпланетных перелетов и распространяющей правильные сведения о космической ракете. Книга имела большой успех и выдержала за истекцие 14 лет пять изданий. Автор давно известен своими популярными, остроумными и вполне научными трудами по физике, астрономии и математике, написанными, к тому же, чудесным языком и легко воспринимаемыми читателями.

Горячо приветствую появление настоящего, шестого по ечету, издания «Межпланетных путешествий», пополненного и обновленного сообразно продвижению этой проблемы новейшими исследованиями.

К. Циолковский



Проложенная Ньюгенем дорога Страдавий больегина тяжкий гнет; С тех пор открытий сделано уж мібого, И верно мы к Луне когда-нибудь, Благодаря парам, направны путь. Байрон («Дон Жуан», 1823 г.)

## І. ВЕЛИЧАЙШАЯ ГРЕЗА ЧЕЛОВЕЧЕСТВА.

Мысль о путешествиях на другие планеты, о странствоваими в межзвездных пустьниях еще ие так давно была только заманчивой грезой. Рассуждать на вту тему можно было разве лишь так, как говорили об авиации несколько веков иззад, в эпоху Леонардо да Винии. Но сейчас иет уже сомиений, что подобио тому, как авиации из красивой мечты превратилась в повседиевную действительность, так в недалеком будущем осуществится и мысль о путешествиях космических. Наступит дець, когда небесные корабли-звездолеты ринутся в глубь вселенной и перенесут бывших пленииков Земли на Луну, к планетам — в другие миры, казалось бы навеки недоступиме для земного человечества.

Двести-триста лет назад, когда воздухоплавание было только фаитастической грезой, вопрос о межавездных полетах казался тесио связанным с проблемой летания и плавания в атмосфере.

Однако мы путешествуем уже в воздуже, перелетаем над горимми хребтами и пустынями, летим через материки и океаим, побывали над полосом, облегам кругом все планету, словом — добились сказочных успехов в деле летания в воздуже, а между тем на пути к полетам в мировое пространство мы делаем лишь первые скромные шаги.

Иначе и быть не может: полет в воздухе и полет в пустоте — проблемы совершенно развиме. С точки зрения межаники авропама движется так же, как и пароход или паровоз: колеса паровоза оттальнявнотся от рельсов, вниг нарохода — от воды, пропелься разортальна — от воздуха. Но в заатмосферных пустынях в мировом пространстве нет инкакой среды, на которую можно было бы так или иначаопереться.

Значит, чтобы осуществить межпланетные полеты, техника должна обратиться к иным приемам летания, она должна выработать такой аппарат, который мог бы педедвигаться, управляясь, в совершенно пустом пространстве, не имея никакой опоры вокруг себя.

Заатмосферное летанне не может иметь ничего общего с авнацией. Для разрешения так поставленной задачи техника вынуждена искать принципиально иных путей.

# п. всемирное тяготение и земная тяжесть.

Прежде чем приступить к этим понскам, уделим внимание тем невидимым цепям, которые приковывают нас к земному шару — познакомимся бляже с действием силы восемирного тяготения. Ведь с нею-то, главным образом, и предстоит иметь дело будущим плавателям по мировому океану.

Начием с одного распространенного заблуждения. Часто приходится слышать о некоторой ссерее» земного притяжения, выйда за пределы которой, тела не подвержены уже притячивающему действию нашей планеты. От этого превратного представления надо отрешиться. Ниякаюй ссереы» земного притяжения, никаких пределов для него не существует. Притяжения Земли, да и всякого тела, простирается беспределения и нигде не прекращается вовсе. Когда мы мыслению переносимся с Земли на Луну и подладаем под притягательное действие нашего спутника, мы не должны представлять себе дело так, будго где-то прекращается земное притяжение и мачивается притяжение

оба притяжения, но лунное превозмогает, — и явно заметно лишь действие преобладающей силы луниого притяжения.

Однако близ лунной поверхности сказывается также и земное притяжение. Да и у нас на Земле, на ряду с земным притяжением, проявляется тактотение Луны и Солица: о нем дважды в сутки молчаливо, но убедительно свидетельствуют мооские поладивы.

Взаимире поитяжение присуше не только телам небесным; это одно из основных свойств всякой материи. Им обладают лаже самые мелкие коупники вешества, где бы они ни помешались и жакой бы то ни были природы. Ни на мгиовение не перестает оно проявляться везде и всюду, на каждом шагу, в великом и в малом, «Падение яблока с дерева, провал моста, спепление почвы, явление поилива, поелварение равполеиствий, ообиты планет со всеми их возмущениями, существование атмосферы, солнечное тепло, вся область астрономического тяготения так же, как форма наших домов и мебели, совокупность условий обыденной жизии и даже наше существование - всецело зависят от этого основного свойства вещества», - так картиино изображает английский физик пооф. О. Лодж значение тяготения в природе. Каждые две частицы любого вещества понтягивают доуг доуга, - и инкогла, ни пои каких условиях взаимное их притяжение не прекоашается: ослабевая с оасстоянием, оно нисколько не уменьшается с течением времени.

Как же велика сила взаимного притяжения тел? Она может быть и невообразимо инчтожна и чудовищно могуществения, — в зависимости от размеров притягивающихся масс и от их взаимного расстояния...

Два яблока, по 100 г каждое, подвешениме одно от другого на расстоянии в 10 см (между центрами яблок), притягиваются с инчтожною силою  $\frac{1}{150000}$  мг. Это 150 000-я доля веса песчинки. Ясно, что подобная сила едва способна преодолеть жесткость интей и, конечио, не в состоянии сблизить яблоки сколько-инбудь заметным образом.

Два вэрослых человека, отстоящие на метр один от дру-

гого, взаимно притягиваются с силой около 40-й доли миллиграмма. \* Столь ничтожная сила не может обиаружиться в условиях обыденной жизни. Она недостаточна даже, чтобы разорвать паутиниую јинть; а ведь чтобы сдвинуть с места человека, нужно преодолеть трение его подошв о пол; для груза в 65 кг трёние достигает 20 кг, т. е. в 800 м н л л н о но в раз больше, чем упомянутая сила взаимиого притяжения человеческих тел. Удивительно ли, что в условиях обиходной жизни мы ие замечаем на Земле взаимного тяготения поедметов?

Но если бы трения не было, если бы два человеческих существа виссли без опоры в пустом пространстве и ничто не

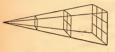


Рис. 2. Всемирное притяжение:

Рис. 1. Всемирное притяжение: закон расстояний.

На двойном расстоянии притяжение умевьшается в 2×2, т. е. в 4 раза, на тройном в 3 × 3, т. е. в 9 раз и т. д. — проворудонально квадрату расстояния.

Рис. 2. Всемирное притяжение

1 единица маесм притигивает 1 единицу с силою 1 ед.; 2 ед. маесм притигивают 1 ед. с силою 2 ед.; 3 ед. маесм притигивают 2 ед. с силою 2  $\times$  3, т.е. 6 ед., и т.д.

мешало проявляться их взаниному притяжению, — то какие бы чувства ин питали эти люди друг к другу, они иепреодолимо влеклись бы инавстречу силою всемириого тяготения, хотя скорость этого сближения, под действием столь инчтожной силы, была бы незиачительна.

Увеличьте притягивающиеся масси— и спла взаимного тяготения заметно возрастет. Провозглашенный Н ь ю то- и ом закои всемирного тяготення гласит, что притяжение тел увеличнавется пропорционально произведению их масс и уменьшается пропорционально квадрату взаимного расстояния. Можно вычислять, что два линейных корабля, весом о 25 000 т каждый, плавая на расстоянии кнложетра друг

<sup>\*</sup> См. Приложение 1.

от друга, взаимно притягнваются с силою 4 г (см. Приложеине 1). Это в сто шествдесят тысяч раз больше упомянутой силы притяжения человеческих существ, но, разумется, слишком еще недостаточно, чтобы преодолеть сопротивление воды и сблизить суда вплотную. Да и при отсутствии всякого сопротивления оба корябля под действием столь ничтожной силы в течение первого часа сблизились бы всего на два сантиметра.

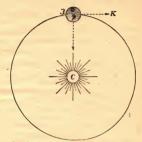


Рис. 3. Действие солисчного притяжения на Землю.

По ниерции Земла стремирие двигаться по касатальной ЗК; притяжение Солица ваставляет се укловяться от насательмой на перезодит на хрязолиженный зуть.

Даже притяжение целых горных хребтов требует для своего обнаружения тончайших измерений. Отвес, помещенный во Владикавказе, отклоняется от вертикали притяжением соседних Кавказских гор на угол всего лишь в 37 секущ.

Зато для таких огромных масс, как Солице и планеты, взаимное притяжение даже на отдалениейших расстояниях достигает степеней, превосходящих воображение.

Наша Земля, несмотря на неимоверную отдаленность от Солица, удерживается на своей орбите единственно лишь мо-

гучим вааимным притяжением обоих тел. Предположите на минуту, что это взаимное притяжение внезапио прекратидось и что инженеры задались целью заментъ невидимые цели татогияя матемаге
маге
маге
легиемы
лано привязать земной шар к Солицу,
ланот привязать земной шар к Солицу,

менить невидимые цепи тяготения матеональными связями, - иначе говоря, желают привязать земной шар к Солнцу, скажем, стальными канатами. Вам зна-HITHTED комы, конечно, те свитые из пооволоки тросы, которые применяются для подъема гоузов. Каждый из них способеи выдержать груз свыше 16 т. Знасте ли, CATUPA сколько таких тросов понадобилось бы, чтобы помешать нашей планете удалиться от Солица и, значит, как бы заменить силу взаимного притяжения Земли и Солнпа? Цифра с пятиадцатью иулями ничего не скажет вашему воображению. Вы YPAH. получите более наглядное представление о могушестве этого притяжения, если я сообщу вам, что всю обращениую к Солнцу поверхность земиого шара пришлось бы густо покрыть иепроходимым лесом таких тросов, по 70 на каждый квалоатиый метр...

Так огромиа иевидимая сила, влеку-

Впрочем, для межпланетных полетов не понадобится рассекать этой связи миров и сдвитать небесные спетала с их вековеччих путей. Будущему моряку вселенной придется считаться лишь с притятательным действием планет и Солија на меляки тела, и прежде всего, конечно, с напряжением тажести близ земной поверхности: опо-то и приковывает нас к нацей планетс.

Земная тяжесть интересует нас сейчас не тем, что она заставляет каждое лежащее или подвешенное земное тело да-

НЕПТУН

Рис. 4. Расстояния

планет от Солниа.

вить на свою опору. Для нас важнее то, что всем телам, оставлениым без опоры, тяжесть сообщает движение «вииз», к центру Земли. Вопреки обычному мнению, для всех телтяжелых и легких — быстрота этого движения в пустом пространстве совершению одинакова, и по истечении первой секуиды падения всегда равна 10 м. \* По истечении второй секуиды к иакопленной 10-метровой скорости присоединяются еще 10 м; скорость удванвается. Возрастание скорости лантся все воемя, пока совершается паление. С каждой секуидой скорость падения возрастет на одну и ту же величину — на 10 м. Поэтому к коицу тоетьей секуиды скорость равиа 30 м. к концу четвертой — 40, и т. д. Если же тело брошено снизу вверх, то скорость взлета, наоборот, уменьшается каждую следующую секунду на те же 10 м: по истечении первой секунды она на 10 м меньше, чем первоначальная: по истечении второй — еще на 10 м меньше, т. е. в итоге на 20 м, и т. д., пока не истощится вся первоначально сообщениая телу скорость, и оно не начиет падать вниз. (Так происходит лишь до тех пор, пока взлетающее тело, подинмаясь вверх, не слишком удаляется от земной поверхиости; на значительном расстоянии от Земли напряжение тяжести ослабевает, и тогда ежесекуидно будет отниматься уже не 10 м, а меньше.)

Сухие цифры, — ио они должиы иам миогое пояснить.

В старину, говорят, к ноге каторжан приковывали цепь с тажелой гирей, чтобы отяжсанть их шаг и сделать неспособными к побету. Все мы, жителя Земин, неаримо отягчены подобной же гирей, мешающей нам вырваться из земного плена в окружающий простор веслениюй. При малейшем усилин подияться ввысь невидимая гиря дает себя учрствовать и влечет нас вниз с возрастающей стремительностью. Быстрота нарастания скорости падения — по 10 м в каждую секуиду — служит мерою отягчающего действия иевидимой гири, которая держит нас в земном плену.

Все мечтающие о полетах по беспредельному океану все-

<sup>•</sup> Точнее — 9,8 м: округляем это число ради простоты.

ленной должны сожалеть о том, что человеческому роду приходится жить как-раз на той планете, которую мы именуем «Землей». Среди небесных сестер земного пара не все обладают столь значительным напряжением тяжести, как наша планета. Вагляните на прилагаемую табличку, где напряжение тяжести на разных планетах дано по сравнению с напряжением земной тяжести.

Если бы условия тяжести были у нас такие, как на Меркурии или на Луне, а тем более на Церере или Эросе, не пришлось бы, пожалуй, писать теперь этой книги, потому что люди давио путешествовали бы уже по мировому пространству. На мелких астероидах достаточно просто оттолкнуться от планеты, чтобы навеки унестись в простор вселений...

#### Напряжение тяжести.

Ha Юлитере
------------

Итак, межпланетные перелеты, помимо изыскания способов движения в пустоте, требуют разрешения вопроса о том, какими способами возможио бороться с силою земного притяжения.

Мысль наша способиа вообразить лишь троякого рода борьбу с земною тяжестью:

- можно искать средств укрыться яли заслоинться от силы притяжения, сделаться для нее неуязвимым;
- 2) можио пытаться ослабить напряжение земной тяжести; и, наконец —
- 3) оставляя силу земной тяжестн без изменения, изыскивать соедства ее преодолеть.

Каждый из этих трех путей, в случае успеха, сулит возможность освободиться от плена тяжести и пуститься в своболисе плавание по вселениой. В этой последовательности мы и рассмотрим далее наиболее любопытиме, заманчивые или поучительные проекты осуществления космических перелетов, прежде чем перейдем к изложению современного состояния вопроса.

# иг. можно ан укрыться от снаы тяжести?

С детства привыкли мы к тому, что все вещи приковаим своим весом к Земле; нам грудно поэтому даже мыслению отрешиться от тяжести и представить себе картину того, что было бы, если бы мы умели эту силу уничтожать по своему желанию. Такую фантастическую картину нарисовал в одной из своих статей американский ученый Г. Се о ви с:

«Если бы в самый разгар военной кампании мы могли посмать волны, которые нейтрализовали бы силу тяжести, то всюду, куда бы они ин попадали, немедленно наступал бы хаос. Гитантские пушки взлетали бы на воздух как мыльные пузыри. Марширующие солдаты, внезапию почувствовав себя легче перышка, беспомощию витали бы в воздухе, всецело во власти непрыятеля, находящегося вие сферы действия этих воли. Картина забавная и, как может показаться, невероятная, — а между тем так было бы в действительности, ссли бы лодям удалось подчинить своей власти силу тажести».

Все это, конечио, фантазия. Не приходится и думать о том, чтобы распоряжаться силою тяготения по своему желанию. Мы не в состоямии даже сколько-нибудь отклонить эту силу от пути, по которому она распространяется, не можем ни одного тела защитить от ее действия. Таготение—едииствениая сила природы, для которой мы не знаем инкаких преград. Какое бы огромное, какое бы плотное тело ни стояло на ее пути,—скла эта проинкает сквозь него как через пустое место. Тел, для таготения иепроницаемых, — сколько вам нзвестно, — не существует.

Но если бы человеческому гению посчастливилось в будущем отыскать или приготовить такое непроинцаемое для тяготения вещество, смогли ли бы мы с его помощью укрыться от силы притяжения, сбросить цепи тяжести и свободно ринуться в мировое пространство?

Анганйский писатель Герберт Увлав подробно развил мыхаль о заслоне от тяготения в фантастическом романе «Первые люди на Луие». \* Ученый герой романа, некий изобретатель Кевор, открыл способ изготовления именяю такого вещества, непроницаемого для тяготения. Об втом фан-



Рис. 5. Анганйский романист Г. Уэллэ.

тастическом веществе, иазваииом в романе «кеворитом», автор рассуждает так:

«Почти каждое тело отдия какого-инбудь рода лучистой энергии и прозрачио для других ее видов. Стехло, напрямер, пропускает видимый свет, ио для невидимых лучей, пронаводящих иагревание, опо гораздо менее прозрачию; квасцы, прозрачные для видимых лучей света, пол-

ностью задерживают лучи невидимые, нагревающие. Напротив, раствор иода в жидкости, изаываемой сероуглеродом, испрорачеи для видимих лучей света, ио свободию пропускает невидимые, греющие лучи: через сосуд с такой жидкостью ие видию пламени, но хорошю ощущается его теплота. Метальм непрорачны не только для лучей света, видимого и невидимого, но и для электрических колебаний, которые однако свободию проходят скязовь стекло или через учомянутий раствор, как скязов пустое пространство и т. д.

«Далее. Мы знаем, что для всемириого тяготения, т. е. для силы тяжести, проиицаемы все тела. Вы можете поставить преграды, чтобы отрезать лучам света доступ к предметам;

<sup>\*</sup> Подлинник появился в 1901 г. Имеется несколько русских по-

помощью металлических листов можете оградить предмет от доступа радноволи, — но никакими преградами не можете вы защитить предмет от действия тяготения Солица или от силы земной тяжести. Почему собственно в природе нет подобных преград для тяготения — трудно сказать. Однаю Кевор не видел причин, почему бы и не существовать такому веществу, непроинцаемому для тяготения; он считал себя способным искусственио создать такое непроинцаемое для тяготения вещество.

«Всякий, обладающий коть искрой воображения, легко представит себе, какие необычайные возможности открывает перед нами подобное вещество. Если, например, нужно поднять груз, то, как бы огромен он ни был, достаточно будет разостлать под ним лист из этого вещества — и груз можно будет поднять коть соломинкой».

Располагая столь замечательным веществом, герон романа сооружают небесный дирижабль, в котором и совершают смелый перелет на Луну. Устройство снарада весьма несложно: в нем нет инкакого двигательного механизма, так как он перемещается действием внешних сил. Вот описание этого фантагического аппарата:

«Вообразите себе шарообразный снаряд, достаточно просторный, чтобы вместить двух человек с их багажом. Снаряд будет иметь две оболочки - внутреннюю и наружную: внутренняя — из толстого стекла, наружная — стальная. Можно взять с собою запас сгущенного воздуха, концентриоованной пищи, аппараты для дестилляции воды и т. п. Стальной шар будет снаружи весь покрыт слоем кеворита. Внутоенняя стеклянная оболочка будет сплошная, кроме люка; стальная же будет состоять из отдельных частей, и каждая такая часть может сворачиваться, как штора. Когда все шторы наглухо спущены, внутрь шара не может проникнуть ни свет, никакой вообще вид лучистой энергии, ин сила всемирного тяготения. Но вообразите, что одна из штор поднята; тогда любое массивное тело, которое случайно находится вдали против этого окна, притянет нас к себе, Практически мы можем путешествовать в мировом поостраистве в том направлении, в каком пожелаем, притягиваемые то одиим, то другим небесным телом».

Интересно описан в романе момент отправления аппарата в путь. Слой «кеворита», покрывающий аппарат, делает сго совершенно невесомым. Невесомое тело не может спокойно лемать на дне воздушного окента; с ним должно произойти то же, что происходит с пробкой, погруженной на дно озера: она всплывает на поверхность воды. Точно так же невесомый аппарат должен стремительно подняться вывые и, миновав крайние границы атмосферы, умчаться по инерции в мировое пространство. Герои романа Узллая так и полетели. А очутившись далеко за пределами атмосферы, они, открывая один заслонки, закрывая другие, подвергая свой снарад притяжению то Солица, то Земли, то Луны, постепенно добрались до поверхности нашего спутника. Впоследствии гаким же путкум аппарат благополучно возвратился на Земли, же путкум же путкум аппарат благополучно возвратился на Земли.

Описанный проект космических перелетов кажется на первый вягляд настолько правдоподобням, что естественно возникает мысль: не в этом ди направлении следует искато разрешения задачи звездоплававиня? Нельзя ли, в самом деле, найти или изобрести вещество, непроинцаемое для тяготення, и, пользуясь-им, устроить межпланетный корабль? Достаточно однако глубке вдуматься в эту идею, чтобы убедиться я полиой се неосотоятельности.

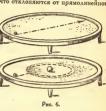
Не говорю уже о том, как мало у нас надежды отыскать вещество, заслояяющее от тяготеняя. Ведь последние элементариме частицы, влектроны и протоны, из которых построны все виды материи, обладают весомостью и проницаемы для тяготения. Немыслимо представить себе, чтобы какос-июбудь их сочетание могло обладать иными свойствами в этом отношении.

Современное представление о сущности тяготения (учение А Винштейна) рассматривает его вовсе не как силу природы, а как совобразное воздействие материи на форму окружающего пространства: пространство в соседстве с материей приобретает крививану. Уяснить себе это крайне необычное воздрение можно отчасти помощью следующей аналогии.

У вас имеется натвнутая на обруче ткань; вы пускаете по ткани (мимо центра) логкий шарик — он покатился по прямой линии. Но вообразите, что вблизи пути легкого шарика положен на ткань крупный свичдовый шар. Он вдавит под собою ткань в виде чашки; легкий шарик, пущенный в прежнем направлении, не проиесется мимо этой чашки по прямой линин, а будет втянут вдавленностью и закружится по ее склонам вокруг свищового шара, как планета около солица. Планетм — такова сущность учения Эйнштейна — обращаются вокруг Солица не потому, что отклонаются от прямоминейцого вокруг Солица не потому, что отклонаются от прямоминейцого

путн притягательной силой центрального светила, а потому, что пространство, окружающее Солице, искривлено.

Читатель не должен забывать, что картина эта — не более, так грубая аналогия, пытающаяся придать наглядность крайне отвлеченным представленням. Как бы то ни было,



современный вагляд на природу тяготення исключает возможность существовання экрана, непроинцаемого для действия этого фактора. Но пусть фантастический «квороит» найден, пусть сооружен аппарат по ндее английского романиста. Пригоден ди будет такой аппарат для межпланетных путешествий, как описано в романе? Посмотрим.

В уме читателя, вероятно, уже мелькиуло сомнение, когда романист говорил нам о возможности поднять тяжелый груз «хоть соломинкой», поместив под ним непроинцаемый для тяготения вкран. Ведь это значит ни более, ни менее, как разрешить проблему вечного двитателя, создать энергию ни из чего! Вообразите, в самом деле, что мы обладаем заслоном от тяготения. Подкладываем лист «кворунта» под любой груз, поднимаем, без всякой затраты эмергии, наш теперь уже невесомый груз на любую высоту и затем снова убираем вкраи. Груз, коиечко, падает вниз и может произвести при падении некторую работу. Повтораем вут простую операцию дважды, трижды, тысячу, миллиои раз, сколько пожелаем и получаем произвольно большое количество энергии, ииоткуда ее ие заниствуя.

Выходит, что непроницаемый для тяготения экраи дает иам чудесную возможность творигь энергию из ничего, так как ее появление, повидимому, не сопровождается одновременным исчезновением равного количества энергии в другом месте или в иной форме. Если бы герой романа действительно побывал на Луне и возвратился на Землю тем способом, какой там описан, то в результате подобного путешествия мир обогатился бы энергией. Общее количество ее во вселенной увеличилось бы на столько, сколько составляет разность работ, совершаемых силою тяготения при падении человеческого тела с Луиы на Землю и с Земли на Луиу. Земля притягивает сильиее, чем Луна, и следовательно первая работа больше второй. Пусть эта прибавка энергии инчтожна по сравнению. с запасом ее во вселениой, все же такое сотворение энергии несомненио противоречит основному закону природы, закону сохранения энергии.

Если мм пришли к явному противоречию с законами природы, то, очевидию, в рассуждение вкралась незамеченная нами ошибка. Негрудно поиять, где имению иадо се искать-Идея заслоча, непроницаемого для таготения, сама по себе не заключает логической вселести; но ошибочно думать, будто помощью его можно сделать тело невесомым 6 с з 'а траты в не р г и и. Нельзя перенести тело за экраи тяготения, не производя при этом никакой работы. Невозможно задвинуть шторы «кеворитного» шара, не применяя силы. Обе операции должны сопровождаться затратой количества внертии, равного тому, которое потом является словно созданным из инчего. В этом и состоит разрешение противоречия, к которому мм пришлы.

Задвигая заслоики межпланетного аппарата, герои Уэллза тем самым словно рассекали невидимую цепь притяжения, которая приковывала их к Земле. Мы виаем в точности крепость этой цепи и можем вычислить величину работы, необходимой для се разрыва. Это та работа, которую мы совершили бы, если бы перенесли весомое тело с земной поверхиости в бесконечно удалениую точку пространства, где сила земного притяжения равна нулло.

Есть люди, привыкшие относиться к слову «бесконечиость» с мистическим благоговеннем, и упоминание этого слова нередко порождает в уме не-математика весьма превратные представления. Когда я сказал о работе, производимой телом на бесконечном пути, иные читатели, вероятно, уже решили про себя, что эта работа бесконечно велика. На самом деле она хотя и очень велика, но имеет конечную величину, которую математик может в точности вычислить. Работу перенесения весомого тела с земной поверхности в бескоиечность мы можем рассматривать как сумму бесконечного ояда слагаемых, которые быстро уменьшаются, потому что с удалением от Земли сила притяжения ослабевает. Сумма подобных слагаемых, хотя бы их было и бесчисленное множество, нередко дает результат конечный. Сделайте шаг, потом еще полшага, затем еще 1/4 шага, еще 1/8, 1/10, 1/20 и т. д. Вы можете подвигаться так целую вечность - и все же не сделаете больше двух полных шагов. При учете работы тяготения мы имеем нечто вроде подобного суммирования, и читатель не должен удивляться, что работа эта даже на бесконечиом пути имеет значение конечное. Можно вычислить, что для груза в 1 кг работа его перенесения с земной поверхности в бесконечность составляет немного более 6 миллионов килограммометров. Так как эта техническая оценка работы не для всех поиятна, то поясню, что она равиа величине работы, которую произвел бы например подъемный краи, подняв паровоз с тендером (75 т) на высоту 80 м. Современные океанские пароходы-исполины вроде «Бремена», с турбинами мощностью 100 000 лошадиных сил, совершают ту же работу менее чем в одну секуилу.

Далее. В смысле затраты работы совершению безразлично, переиесете ли вы груз с Земли в бесконечно удаленную точку, или же в вессма близкое место, по такое, гас он вовее не притигнявается Землей. В обоих случаях вы совершили бы единаковую работу: величина ее зависит не от длины пройсенного пути, а только от различия силы притяжения в крайних точках пути. При перепосе тела в бесконечного работа производится на протяжении бесконечно длинного пути; при перепосе за вкраи тяготения та же самая работа заграчивется в несколько миновений пока совершается перенос. Надо ли говорить, что вторую работу практически было бы еще тотудне произвести, вм первио;

Теперь становится очевидной безнадежность фантастического проекта Уэллза. Романист не подозревал, что перенесение тела за окран, непроницаемый для тяготення, представляет неимоверно трудную механическую залачу. Залвинуть заслонки «кеворитного» снаряда не так просто, как захлопнуть дверцу автомобиля: в промежуток времени, пока закоываются заслоны и пассажном отлеляются от весомого мноа. должна быть выполнена работа, равная работе перенесения пассажиров в бесконечность. А так как ява человека весят свыше 100 кг, то, значит, задвигая заслонки снаряда, герон вомана должны были в одну секунду совершить работу, немало-немного, в 600 миллионов килогоаммометоов. Это так же легко выполнить, как вташить сорок паровозов на вершину Эйфелевой башни в течение одной секунды. Обладая такой мошностью, мы и без «кеворита» могли бы буквально поыгнуть с Земан на Луну... Не для чего было бы и размышлять нал пооблемой межпланетных путешествий.

Итак, ндея странствовать во вселенной под защитою вещества, непроиндеемого для тяготения, приводит к тому, что в логике называется «порочным кругом». Чтобы воспользоваться таким веществом, надо преодолеть притяжение Земли, т. с. выполнить именно то, ради чего и должен быть придуман заслон тяготения. Следовательно, заслон для тяготения не разрешил бы проблемы небесных путешествий.

### IV. МОЖНО АИ ОСЛАБИТЬ ЗЕМНУЮ ТЯЖЕСТЬ?

Если надежды укрыться от силы тяжести несбыточим, то, быть может, существуют способы хотя бы ослабить тяжесть на земной поверхности?

Казалось бы, закон тяготения не допускает подобной возможности даже в теории: сила притяжения зависит вель от массы земного шара, уменьшить которую мы не в состоянии. Однако это не так. Речь идет о напряжении тяжести на поверхиости нашей планеты, а оно, как известно, зависит не от одной лишь массы, но и от расстояния до центра земного шара, т. е. от величины земного радичса. Если бы мы могли разоыхлить земной шар настолько, чтобы, увеличившись объеме, он приобред радиус. вдвое больше, чем теперь, то напряжение тяжести на поверхности такого шара стало бы вчетверо меньше. В самом деле: находясь на поверхности Земли, мы были бы влюе лальше от притягивающего центра (шарообразные тела притягивают так, словно вся их масса сосредоточена в центое). Выгола от подобного переустройства обитаемой нами планеты получилась бы еще и та, что поверхность земного шара увеличилась бы в четыре раза. Людям жилось бы на Земле буквально вчетверо «свободнее» и вчетверо «легче» ...

Разумеется, современная и даже будущая техника не в состоянии осуществить ничего подобиого.

Механика указывает и другой путь к ослаблению земной тяжести. Он состоит в том, чтобы ускорить быстроту вращения Земли вокру сок. Уже и теперь центробежный эффект при вращении земного шара уменьшает вес каждого тела на экваторе на  $\frac{1}{290}$  долю. В соединении с другой причиной (вздутием земного шара у экватора) вращение Земли действует так, что вес тела на экваторе весят на  $\frac{1}{2}$ % меньше, чем банз полосов. Паровоз, весящий в Москве бо  $\tau$ , становится по прибытии в Архангельск на 60 кг тяжелее, а в Одессу—настолько же легче. Партия угля в 5000  $\tau$ , доставленная с Шпицбергена в вкатора быть багорт, уменьцилась бы

в весе на 20 т. если бы приемщику пришла фантавия принять груз, пользуясь пружинными весами, выверенными на Шпиц-бергене. Аникор, весящий в Архангельске 20 000 т, становится по прибытия в экваториальные воды легче на 80 т; но вто, конечно, неощутительно, так как соответственио легче делаются и все другие тела, не исключая и воды в океане. Разницу веса похищает главиым образом центробежный эффект: на экваторе он несколько больше, чем в удаленных от иего широтах, где точки земной поверхиости при вращении Земли описывают города меньшие коути.

Земли описывают гораздо меньшие круги. 
Негрудию доказать, что если бы Земля вращалась в 17 раз быстрее, чем теперь, то центробежный эффект из вкваторе увеличился бы в 17 × 17, т. е. почти в 290 раз. Вспомина, что теперь центробежный эффект похищает у тел как-раз 200 доло и жеса, вы поймете, что на вкваторе столь быстро вращающейся Земли тела с ов сем и е и мел и бы вес а. Стоило бы тогда лишь достичь вкватора, чтобы, слегка оттолкнувшись там, рнитуться в мировое простраиство. Задача авездоплавания разрешалась бы крайне просто. А если бы Земля вращалась еще быстрее, мы сделались бы небесими страиниками поневоле, так как инерияя при вращении сама отбросила бы нас в бездоиную глубь неба. Людям приходилось бы задумываться уже над проблемой «земных», а не межпланетных страиствований ...

Но мы чересчур далеко забрели в область фантавий. Все сказаниюе лежит, конечно, за гранью достикимого. Если бы в нацих силах и была возможность настолько ускорить вращение земного шара, то, вертясь так быстро, Земля расплющилась бы (в плоскости своего экватора), а быть может, даже еще равнее разлетелась бы на части, как чересчур быстро заверченный жернов.\* Возможность путешествовать в межзвездных пространствах приобретена была бы слишком дорогой ценой.

Астрономы предполагают, что Земля наша некогда уже имела подобную скорость вращения, опасную для ее целости. Сутки длились в ту эпоху всего нескольке часов. И тогда от раскаленного шара, каким была

## V. ВОПРЕКИ ТЯЖЕСТИ – НА ВОЛНАХ СВЕТА.

Из трех мыслимых способов борьбы с тяготеннем мы рассмотрели н отвертля два: способ защиты от тяготення н способ ослаблення земной тяжести. Ни тот, ин другой не дают человечеству надежды успешно разрешить заманчивую проблему межпланетных перелетов. Беплодны всякие попытки укрыться от силы тяготення; безнадежно стремленне ослабить напряжение тяжести. Остается одно: искать средство преод о леть тяготение и похинуть нашу планету в опреки притяжению.

Проектов подобного рода существует несколько. Онн, без сомнения, интереснее всех других, так как як авторы не намышляют фантастических веществ зроде «экрана тяготения», не предлагают переделать земной шар или изменить скорость его вращения.

Один из проектов рассматриваемой категории предлагает воспользоваться для межпланенных перелетов д в в л е и и е м с в е т о в м х л у ч е й. Андам, мало знакомым с физикой, должию казаться невероятным, что нежные лучи света оказывают давление на озаряемые ими предметы. Между тем одной из величайних заслуг геннального физика П. Н. Лебедева было то, что о и на опыте обнаружил и измерил отталкивающию силу лучей света.

Веякое светащееся тело, буть то свеча на вашем столе, электрическая лампа, раскаленное солице или даже темное тело, испускающее невидимые лучи, давит своими лучами на озаряемые тела. П. Н. Лебедеву удалось измерить силу давления, оказываемого солиечивами лучами на соещаемые ими вемные предметы: в мерах веса она составляет около ½ ми для площади в квадратный метр. Если умиожить полмилитрамма на площадь большого круга земного шара, мы

наша Земля в те отдаленные времена,— шара более крупного, межели теперь,— оторвальсь значительная часть материи и унселась в маровое пространство. Наша Луна— не что иное, ска эта оторвавшаяся материя, собравшаяся в шар и затвердевшая при остивающи. См. книги: Джордж Дарим «Прилави» и Роберт Бол. «Чеса и прилавы».

получим для давлення солнечных лучей на Землю весьма внушнтельный груз: около 60 000 т.

Такова величина силы, с которой Солще давлешем своих дучей постоянию отталкивает нашу планету. Сама по себе ваятая, сила эта велика. Но — все относительно, и если сравнить ес с величиного солиечного пр ит я ж е и и я, то окажется, что отталкивание в 60 000 г не может иметь вланния на движение земного шара: сила вта в 60 б и лл и о и в раз слабее солиечного притажения. Далежий Сириус, от которого свет страиствует к нам 8 лет, притагивает Земло с гораздо большей силою — 10 миллионов тони, а планета наша словно не чувствует этого. Не забудем, что 60 000 г — это вес только одного большого океанского парохода. (Вычислено, что под давлением солиечимах лучей земной шар уда ляется от Солица на 2½ дм я в год.)

Однако, чем тело меньше, тем большую долю силы притижения составляет световое давление. Вы поймете, почему это, если вспоминте, что притяжение пропорционально ма ос е тела, световое же давление пропорционально его п о в е р х- мо ст и. Уменьшинте мылосию делом диар так, чтобы поперечник его стал вдвое меньше. Объем, а с иния и масса Земли уменьшается в  $2 \times 2 = 2$  в раз, поверхиость же уменьшится лишь в  $2 \times 2 = 4$  раза; значит, притяжение ослабиет в 8 раз, пропорционально уменьшению массы; световое же давление уменьшится соответствению поверхности, т. е. всего лишь в 4 раза. Вы выдите, что притяжение ослабело заметиее, чем световое давление. Уменьшите Землю еще вдвое — получится снова выгода в пользу светового давления.

ЭЕсли будете продолжать и далее это неравное составание кубов с квадратами, то неизбежно дойдете до таких медких частиц, для которых световое давление, наконец, сравилется с притяжением. Подобная частица не будет уже прибликаться к Солицу — притяжение уничтожится равным отталкиванием. Вычислено, что для шарика плотности воды это должно иметь место в том случае, если поперечник его немного менее тысячной доля миллиметов.

Ясно, что если подобный шарик будет еще меньше, то све-

товое отталкивание превзойдет силу притяжения и крупника будет уже стремиться не к Солицу, а от Солица. Чем крупинка меньше, тем сильнее должна она отталкиваться от Солниа. Перевес светового давлення над тяготеннем, конечно, выражается ничтожной величной, но ведь и ничтожность — относительна. Масса пылники, которую эта сила движет, также чрезвычайно мала; и мы не должны удиваяться тому, что маленькая сила сооб-

щает весьма маленькой массе огоомную скорость — в десятки, сотии и тысячи кнлометров в секунду ... \*

Как читатель- узнает поэже, достаточно сообщить телу секундную скорость около 11 км, чтобы отослать его с земной поверхности в мировое пространство, и 17 км, чтобы оно могло свободно странствовать по планетной сиотеме. Значит, если инчтожная земная пылника очутится почему-либо за пределами атмосферы, она будет подхвачена там световым давленнем и увлечется им в мировое пространство, навсегда покинув породившую ее Землю. Она будет мчаться с возрастающей скоростью все далее и далее к окраннам нашей планетной системы, пересекая орбиты Марса, астероидов, Юпитера и т. д. При ско-

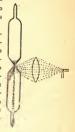


Рис. 7. Опыт Никольса и Гулла, обнаруживающий давление световых дучей.

рости 500 км в секунду микроскопическая пылника в одни сутки пролетит путь, равный поперечнику земной орбиты, и через каких-инбудь полторы декады будет уже у крайней граннцы нашей солнечной системы.

Два американских ученых, Никольс и Гулл, изучавшие световое давление одновременно с П. Н. Лебедевым, про-

<sup>\* «</sup>Однако закон обратной пропорциональности раднусу не имеет больше силы, когда радиус становится слишком малым в сравнении с данной волим отталкивающих световых лучей: при некотором радиусе, баняком к 0,0001 мм, отношение давления к притяжению начинает быстро уменьшаться» (Пойнтинг).

навели следующий чрезвычайно поучительный опыт. В абсомогию пустую стеклянную трубку, имеющую перехват как в песочных часах (рис. 7), они насыпали смесь прокаленных грибимх спор и наждачного порошка. Прокаленные и следовательно преводщенные в уголь споры инсобичайно малы и легки; они имеют не более 0,002 мм в поперечнике и в десять раз легче воды. Поэтому, если направить на них сильный свет, сосредоточенный помощью зажигательного стекла, \* то можно ожидать, что пылинии будут отталкиваться световыми лучами. Так и происходило в опыте: когда смесь пересыпальсь сквозь шейку перехвата, то направленный сюда свет (вольтовой дуги) отталкивал угольные пылинии, между тем как более тяжелые частицы наждачного порошка падала отвесно.

Загалочная особенность кометных хвостов, словно отталкиваемых Солнцем, по всей вероятности, объясняется именно аучевым давленнем. Об этом догадывался геннальный Кеплер, законодатель планетной системы, писавший три века назад следующие строки в своем трактате о кометах: «По натуре всех вещей полагаю, что когда материя в пространстве вселенной извержена бывает и сия пропускающая свет голова кометы поямыми дучами Содица ударяется и пронизывается, то нз внутренней материн кометы нечто нм следует и тою же дорогою исходит, которой солнечные лучн пробивают и тело кометы освещают... Указанне на причину, что из материи кометного тела нечто непрерывно изгоняется солнечными лучамн силою оных, подал мне хвост кометы, о коем известно, что он всегда удаляется в сторону, противоположную Солнцу, н лучами Солица формируется... Итак, инмало не сомневайся, читатель, что хвосты комет образуются Солицем из материн, нз головы нзгнанной».

Не может ли и человек воспользоваться тою же силою для межпланетных путешествий? Для этого не надо было бы непременно уменьшаться до микроскопических размеров, достаточно устроить снаряд с таким же выгодным отношением поводиности и массы, как у мельчайших пыльнюк, отталкиваемых

<sup>\*</sup> Сосредоточенный пучок лучей естественно должен оказывать болсе сильное довление, нежели обыкновенный.

лучами Солица. Другими словами: поверхность снаряда должиа быть во столько же раз больше поверхности пылники, во сколько раз вес снаряда больше веса этой пылники.

Автор одного астроиомического романа перенес своих героев на другие планеты имению в полобиом снаряде. Его герои соорудили каюту из легчайшего материала, снабженную огроминым, но легким зеркалом, которое можно было поворачивать наподобие паруса. Помещая зеркало под различными углами к солнечным лучам, пассажиры небесного корабля, смотря по желянию, либо ослабляли отталиквающее действие света, либо же совсем сводили его на-нет, всецело отдаваясь притягательной силе. Они плавали взад и вперед по окезну вселенной, посещая одну планету за доугой.

В романе все выходит правдоподобио и заманчиво. Но точный расчет разрушает эту мечту, не оставляя надежды на осуществление подобного проекта. Ведь зеркало площадью в один квадратный метр должно обладать массою около килограмма; ных котим, чтобы под действием снетового давления оно приобрело скорость, дающую ему возможность свободно странствовать в солнечной системе, т. е. — как узнаем далее— 17 км в сек. Легко рассичать, что такая скорость может накопиться под действием светового давления только в... 130 лет!

Правда, изготовив зеркало из легчайшего металла — лития, при толщине 0,1 мм, мы имели бы на кв. метр его массу в 50 г. Срок накопления космической скорости для такого зеркала (ио не для узлекаемого им аппарата) сокращается в 20 раз. Практически это не меняет дела: ясно, что при подобных темпах изменения скорости маневрирование космическим кораблем невозможню.

Использовать световое давдение можно было бы, пожалуй, лишь для перемещения так называемой внеземной станции, о которой речь будет у нас впереди (см. далее главу «Искусственияя Луна»).

Столь же безиадежно обстоит вопрос с проектом применить для этой цели радноволиы, посылаемые с Земли в мировое пространство. Во-первых, за внешние пределы земной

атмосферм может пробиться в дучшем случае тодько немачительная часть посывлаемых эдектромагнитных дучей (см. об ятом статью «Межпаданетная снигальзация» в Приложениях к кинге). Если для движения ввездолета оказывается недостаточной механическая энергия соднечного налучения, то что казать об издучении земных радностанций? Что же касается управления межпаданетным кораблем по радно, то и об этом тоже говорять не приходится, потому что такое управление возможно было- бы лишь в случае, если бы корабль имел в себе механизым для движения в пустом пространстве, а в этом ведь и вся задача.

## VI. ИЗ ПУШКИ НА АУНУ. ТЕОРИЯ.

Небесные силы отказали иам в помощи. Остается рассчитывать лишь иа могущество человеческой техники, преодо-



Рис. 8. Французский романист Жюль Вери.

левшей уже не мало природимх препятствий. Найдем ли мы в ней орудие достаточно могучес, чтобы разорвать оковы тяжести и ринуться в простор мироздания для исследования иных миров?

Надо было обладать оригинальным умом Жіоля Верна, чтобы
в смертоносном орудин — в пушже — усмотреть средство вознестись еживым на исбо». Большинство людей не отдает себе отчета
в том, что с механической точки
вреняя пушка — самая мощная из
всех машин, созданных до сих пор
человеческой заобретательностью.
Пороховые газы, образующиеся

в канале орудия при выстреле, оказывают на снаряд давлеиме в 2—3 тысяти килограммов на квадратный сантиметр: это в несколько раз превышает чудовицью с давление водимых масс в глубочайших пучинах океана. Чтобы оценить работоспособность современной пушки в единицах мощности. 
т. с. в лошадиных силах, рассмотрим 40-сантиметровое орудие, 
выбрасывающее спарад в 600 кг со скоростью 900 м в сек. 
«Живая сила» такого снаряда — полупроизведение массы на 
квадрат скорости — составляет окой 24 000 000 кгм. Если 
принять во винмание, что столь огромный запас работы развивается в течение небольшой доли секуиды — в данном случае 30-й, — то окажется, что секуидная работа, выполняемая 
пушкой, то есть се мощ ность, опредоляется числом 
10 000 000 лош. сил. Между тем мощность машии величайшего оканектог парохода («Европа») только 100 000 лош. 
сил; понадобилась бы сотия двигателей этого исполния, чтобы 
выполнить механическую работу, совершвемую пороховыми 
газами орудия в течение полной секуиды.

Не без основания, как видим, предлагал французский романист именно с помощью пушки разрешить проблему заатмосферных долетов. В своих романах он оставил нам самый популярный проект межпланетных путешествий. Кто в юности не путешествовал с его героями на Луну внутри пущечного драд-

Остроумная идея, разработанная покойным романистом в двух произведениях—«От Земли до Луни» и «Вокруг Луни», в заслуживает большего винаминя, чем то, которос обычно ей уделяется. Уваекшись фабулой романов, читатели склоним превратно оценивать их основную мысль, считая се фантастичной там, тде она реальна, и осуществиной там, где она несбыточна. Рассмотрим же поближе проект Жюля Верна как техническую идею.

Признаюсь, не без волнения приступаю я к строгому разбору пленительных повестей увлекательного романиста. За шесть десятков лет, протекших со времени появления (1865— 1870 гг.) этих произведений, увенчанных премней академии, они успели стать любимым чтением молодежи всех стран. В годы моей юности они зажгли во мне впервые живой интерес к «царище наук» — астрономии; не сомневаюсь, что тем же обязания ми м многих тысячи другки читателей. И сели я

<sup>\*</sup> Имеется русский перевод под редакцией и с примечаниями Я. И. Перельмата.

решаюсь вонзить анатомический нож в поэтическое создание романиста, то утешаю себя мыслью, что следую лишь примеру его даровитого соотечественника, известного физика Шарля Гильома. \*

Вы имеете превратное представление о науке, если думаете, что она безжалостно подсекает крымья воображению и обрекает нас пресмыхаться в обыденности повседненой жизни. Бесплодной Сахарой было бы поле научных исследований, если бы ученые не прибетали к услугам воображения, не умели отвлекаться от мира видимого, чтобы создавать мысленные, неосязаемые образы. Ни одного шага не делает наука без воображения; она постоянно питается плодами фантазии, но фантазии научной, рисующей воображаемые образы со всею возможною отчетливостью.

Научный разбор романа Жюля Верна не есть поэтому столкиовение действительности с фантазией. Нет, это соперничество двух родов воображения — научного н ненаучного и И победа остается за наукой вовсе не потому, что романист слишком миого фантазировал. Напротить, он фантазировал недостаточно, не достроил до конца своих мыслениях образовасозданная им фантастическая картина межпланетного путешествия страдает недоделанностью. Нам придется восполнить эти недостающие подробности, и не наша вина, если упущенные черти существенно изменяют всю картину.

Надо ли пересказывать содержание романа, который у всех в памяти? Напомню лишь вкратце, словами самого Жюля Вериа, главьейшие из интересующих нас обстоятельств.

«В 186 . . . году весь мир был в высшей степени взволнован одини научным опытом, первым и совершение оригинальным в летописях науки. Члены Пушечного клуба, основанного артиллеристами в Балтиморе после американской войны, \*\* вздумали войти в скошение с Луной, — да, с Луной — послав в нее ядро. Их председатель, Барбикеи, янициатор предприятия, посоветовавшись в астрономами Кэмбриджской (в Сев.

См. последнюю главу его «Initiation à la Méchanique» (есть русский перевод под заглавнем «Введение в механику». Госиздат).
 Северных и южимх штатов. Я. П.

Америке) обсерватории, принял все необходимые меры, чтобы обеспечить это необыкновенное предприятие.

«Согласно указаниям, данным членами обсерватории, пушка, из которой будет сделан выстрел, должна быть установлена в теране, расположенной между 0° и 28° северной или южной широты, чтобы можно было навести ее на Луну в зените. Ядру должна быть дана первоначальная скорость в 16 тысяч метров в секунду. Выпущенное 1 декабря в десять часов сорок секунд вечера, оно должно достачь цели через четыре дия после своего отправления, 5 декабря ровно в полночь, в тот самый момент, когда Хуна будет находиться в своем перигее, т. е. в ближайшем расстоянии от Земли.

«Решено было, что 1) ядро будет представлять собою аломиниевую гранату диаметром в 275 см, со стенками толщиной в 30 см, и будет весить 9  $\tau$ ; 2) пушка будет чугунная, длиною 275  $\omega$ , и будет вылита прямо в земле; 3) на заряд будет взято 107  $\tau$  пироксилина, который, развив под ядром шесть миллиардов литров газа, легко добросит его до ночного светила.

«Когда вти вопросы были разрешены, председатель клуба, Барбикен, выбрал место, где после чудовищной работы была вполне успешно отлита эта колумбиада (пушка).

«В таком положении находились дела, когда случилось событие, во сто раз увеличившее интерес, возбужденный этим великим предприятием.

«Один француз, фантаст-парижанин, умный и отважный, попросил заключить его в ядро, так как ои кочет попасть на Ауну и познакомиться с земным спрутником. \*О и помирил председателя Барбикена с его смертельным врагом, капитаном Николем, и в залог примирения уговорил их отправиться вместе с ним в ядре. Предложение было принято. Изменилы форму ядра. Теперь оно стало цвалиндро-коническим. Этот род воздушного вагона снабдили сильными пружинами и легко разбирающимся перегородками, которые должны были

<sup>\*</sup> В романе он фигурирует под именем Ардана, — прозрачный псевдоним известного французского вэроиявта и фотографа Надара (Феликса Туриашона), "который и послужил прообразом этого персонажа. Я. П.

ослабить силу толчка при выстреле. Захватили съестиых припасов на год и воды на несколько месяцев, газа на несколько дией. Особый автоматический аппарат изготовлял и доставлял воздух, необходимый для дыхания трем путешественникам.

«1 декабря в назначенный час, в присутствии необычайного скопления зрителей, начался полет, — н в первый раз три человеческих существа, пожніув земной шар, понеслись в мировое пространство с полной уверенностью, что достигнут спрей цель».

Прежде всего нам предстоит обсудить, конечно, вопрос о том, иасколько реальна самая идея закинуть пушению ядон на Лучу. Мівсль с возможности бросить тело с такой скоростью, которая навсегда унесла бы его с Земли, кажется многим совершению нелепой. Большинство людей привыкло думать, что всякое брошению етсло испременно должно упасть обратно. Таким людям идея йіоля Верна о посылке ядра на Лучу представляется абсурдиой и беспочвенной. Мысмимо ли, в самом деле, сообщить земному телу такую скорость, чтобм оно безвозвратию покинуло нашу планету? Механика дает на этот вопрос безусловно положидельный ответ.

Предоставим слово Ньютону. В своих «Математических началах физики», фундаменте современной механики и астро-

номии, он писал (кинга I, отд. I, определение V):

«Если свищовое ядро, брошенное горизонтально силою пороха из пушки, поставленной на вершине горы, отлетает по кривой — прежде чем упасть на землио — на две мили, то (предполагая, что сопротивления воздуха нет), если бросить его с двойною скоростью, оно отлетит прибливительно вдвое двальше; если с десятираратию, то в десять раз. Увеличивая скорость, можно по желанию увеличить и дальность полета и уменьшить кривизиу линии, по которой ядро движется, так что можно бы заставить его упасть в расстоянии 10°, 30° и 90°, можно заставить его окружить всю Землю и даже уйти в небесиме пространства и продолжать удаляться до бесконечности».

Итак, ядро, извергнутое воображаемой Ньютоновой пуш-

кой, при известной скорости безостановочно кружилось бы около нашей планеты, наподобие крошечией Луны. Мы можем вычислять, какая начальная скорость нужна для такого полета ядра. Вычисление это (если пренебречь сопротивлением атмоферы) настолько же просто, насколько любопытен его результат.

Чтобы найтн искомую скорость, отдадим себе отчет в том, почему ядро, выброшенное пушкой горизонтально, падает в конце концов на Землю. Потому, что земное притяжение

нскривляет путь ядра — снаряд летит не по прямой линин. а по конвой, которая упиолется в земную поверхность. Но если бы мы моган уменьшить кривизну путн ядра настолько, чтобы следать ее одинаковой с конвизной земной поверхности. то ялоо никогла ча Землю не упало бы. оно вечно мчалось бы по конвой, концентонческой с окружностью нашей планеты. Этого можно



Рис. 9. Воображаемый олыт Ньютона с пушкой.

добиться, сообщив ядру достаточную скорость, и мы сейчас определим какую. Взгляните на рис. /(g), члображающий вениюй шар. Старяд, выброшенный пушкой из точки A по касательной, спустя секунду был бы, скажем, в точке B, — если бы не действие земного притяжения. Тяжесть меняет дело, и под се влиянием снаряд через секунду окажется не а B, а ниже на столько, на сколько всякое свободиное техно опускается в первую секунду своего падения,  $\tau$ , е. на 5 м. Если, опустившись на эти 5 м, снаряд окажется на 5 м. Сели, опустившись на эти 5 м, снаряд окажется на

уровнем Земли ровню настолько же, насколько и в точке A, то значит он летит параллельно земной поверхности, не приближаясь и не удаляясь от нес. Это и есть то, чего мы желаем добиться. Остается вычислить лишь длину AB,  $\tau$ . с. путь снаряда в оццу сехунду, результат и даст искомую сехундуную

скорость ядра. Вычисление может быть выполнено по теореме Пифагора. В прямоугольном треугольнике ABO линия AOесть земной раднус, равный 6 371 000 м. Отрезок OC = AO, отрезок BC = 5 м; следовательно. OB = 6 371 005 м.

По теореме Пифагора имеем:  $6 \ 371 \ 005^2 = 6 \ 371 \ 000^2 + AB^2$ .

Отсюда уже легко вычислить искомую величину скорости:

AB = 7900 M

Итак, если бы пушка могла сообщить ядру начальную скорость в 8 км в сек., то при отсутствии сопротивления атмосферы такое ядро никогда не упало бы на Землю, а вечно вращалось бы вокруг нес. Пролетая в каждую секунду 8 км, оно в течение 1 ч., 23 мнн. успело бы описать полный круг и возаратилось бы в точку искода, чтобы начать новый круг, и т. д. Это был бы настоящий спутник земного шара, наша вторая Лука, более близкая и более быстрая чем первах. Ее «месяц» равнялся бы в 17 раз быстрее, чем любая точка земного вкватоол, и сели вы вспом-

Рис. 10. Вычислеине скорости ядра, которое должно вечно кружиться около Земли.

ните то, что сказано-было выше об ослаблении тажести вследствие вращения Земли (см. стр. 23—24), то вам станет еще ясисе, почему ядро наше не падает на Землю. Мы замем, что если бы земной шар вращался в 17 раз быстрее, то тела на экваторе целиком потеряли бы свой все, скорость

же нашего ядра — 8 км в сек. — как раз в 17 раз больше скорости точек земного экватора.

Челевеческой гордости должно льстить сознание, что мы имеем возможность — правда, лишь теоретическую — подарить Земле маленького, но все же настоящего спутника. Пылкий герой Жюль-Вернова «Путешествия на Луну», артиллерист Мастон, не без основания воскликиул, что в создании пушечного ядра человек проявил высшую степень могущества:

«Созлав пушечное ялоо. человек сотворил подобие несущихся в простоанстве небесных светил, которые в сущности те же ядра». Еще справедливее это сравнение с небесными светилами для того ядра, которое отсылается в мировое пространство. Это новое небесное тело, при своей миниатю оности. булет не xvжe всех остальных полчиняться трем законам Кеплера. управляющим небесными движениями. ды нет, что пушечное



Рис. 11. Искусственный спутник Земан пушечное ядро.

ядро — предмет «земной»: приобретя космическую скорость, оно превращается в настоящее небесное тело.

Итак, сообщив пушечному ядру начальную скорость 8 км в сек., мы превращаем его в маленькое небесное тело, которое, победив земное притяжение, уже не возвращается на Землю. Что же будет, если сообщить дару еще большую начальную скорость? В небесной механние доказывается, что при начальной секундной скорости в 8, 9, 10 км даро, горизонтально выброшениее пушкой, будет описывать около Земли не окружиюсть, в аллике.—тем более вытанутый, ем значить сокружиюсть, в аллике.—тем более вытанутый, ем значить

тельнее начальная скорость; центр Земан занимает один из фокусов втого валипса.

Когда же мы доведем начальную скорость приблизительно до 11 км, вллипс превратится уже в незаминутую кривую — в параболу. Точнее говороя, он должен был бы превратиться в параболу, если бы Земля была единственным телом, притижение которого влияет на путь нашего ядра. Могучее притижение колица также, едёствует на ядро и мешает сму удалиться в бескопечность. Брошенное с указанной скоростью в направлении годового движения Земли, ядро избегнет падения на Солцие и бужет вечно обобщиться вокого него, подобог



Рис. 12. Судьба ядер, выброшенных пушкой с весьма большими скоростями.

вемному шару и другим планетам. В астрономическом смысле опо повысится в ранге: на спутника Земли превратится в спутника Солица, в самостоятельную планету. Человеческая техника подарит солиечной системе нового минаатюрного члена.

Ради простоты, мы начали с рассмотрения тела, брошенного горизонтально. В небской механике доказывается однако, что те же выводы справедливы и для тела, брошенного под любым углом к горизонту, даже отвесно, как ядро в романе Жюля Верна. Во всех случаях при достаточной скорости ядро покидает Землю навсегда и уносится в мировое простран-

Вот какие чудесные возможности открывает перед нами теория. Что же говорит ее несговорчивая сестра — практика? В состоянии ли современная артиллерия осуществить эти воз-

Пока еще нет. Самые могучие из наших пушек не в силах сообщить своим снарядам таких огроминых скоростей. Снаряд современной сверх-дальнобойной пушки покидает жедос начальной скоростью, достигающей около 1½ км. Это в семь раз медлениее, чем нужно, чтобы закинуть ядро с Земли на Луну.

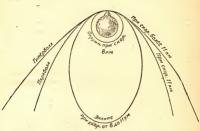


Рис. 13. Какие пути должим описывать в пустом пространстве тела, брошенные  $\epsilon$  Земли горизонтельно со екоростью свыше 8 км в сехунду.

Переход от 1½ к 11 км как будто не так уже значителен Техника в победном шествии своем преодолела гораздо бългирую дистанцию, когда заменила древние катагидъть мощимо дистанцию, когда заменила древние катагидъть мощимым горуднями современной артиллерии. Римские легионеры назвали бы безумцем всякого, кто сказал бы, что их потомки будут перебрасывать ядра в тониу весом на расстояние 40 и более километров. Едва ли даже Жюль Вери мог думать, что черев полвека германцы будут обстреливать Париж с 120-ки-лометрового расстояния. Энергия, выбрасывающая снаряд из крутного орудия, в десятки миллионов рав вревышает виерия в превышает виери.

гию человска, невооруженной рукой бросающего камень. Если мм могли так головокружительно далеко превзойти силу первобътного дикаря, то не опрометчиво ли ставить какие-нибудь границы дальнейшему росту могущества артиллерийской техники? Некоторые специалисты считают уже и теперь возможным достинуть в артиллерии космических скоростей. «Если бы, — писал один из исследователей заатмосферного летания (покойный Макс Валье), — нашелся миллиарлер, который взяд бы на себя все расходил, то мм (немцы) могли бы поручить сооружение пушки для обстрела Луны тем инженерам, которые построили орудие, обстреливавшее Париж с 120-километрового расстояния».

Досадно, конечно, что земная тяжесть так значительна. На Луне напряжение тяжести вшестеро слабее, чем на Земле, и совершенно отстуствует атмосфера, служащая серьевным препятствием полету ядра, поэтому там для превращения ядра в спутник почти достаточна была би одна из тех дальнобойных пушек, которыми наша техника уже располагет в данным момент (нужна начальная скорость 1,7 км в сек.). А на спутнике Марса — на крошечном Фобосе — можно просто бросить камень рукой, чтобы он никогда уже не упал обратно.

Однако мы живем не на Фобосе и не на Луне, а на Земле. Нам необходимо поэтому добиваться секундной скорости около 13—17 км, чтобы иметь возможность перекидывать пушечвые ядра на иные планеты. Достигнем ли мы этого когдаинбудь?

### VII. ИЗ ПУШКИ НА ЛУНУ. ПРАКТИКА.

Итак, можно ли надеяться на то, что артиллерия когданибудь осуществит смелый замысел членов Пушечного клуба, подсказанный им фантазией Жюля Верна?

Нет, - и вот почему.

Нетрудно сообразить, что газы, образующиеся при взрыве орудийного заряда, могут сообщить выталкиваемому снаряду скорость, никак не большую той, какою они обладают сами. Энергино движения газы эти черпают из запаса химической энергин заряда. Зная это, можно вычислять ту предельную скорость, какую данное вэрывчатое вещество способно сообщить артиллерийскому снаряду. Черный порох, наприжерывласяет при сгорании 685 больших калорий на милограми своей массы. В единицах механической энергин вто соответствует — считая по 427 км на калорию — 290 000 км. Так жак живая сная килограмма вещества, движущегося со скоростью v, равна  $\frac{v^2}{20}$  клм, то имеем уравнение:

$$290\,000 = \frac{v^2}{20},$$

откуда v = 2400 м в сек. Значит, наибольшая скорость, какую черный порох способен сообщить снаряду, — 2400 м в сек., и никакие усовершенствования огиестрельного оружия не превзойдут этого предела.

Из всех известных нам взрывчатых веществ нанбольший запас внергин заключает интроглящерии: 1580 большик калорий на килограм (пироксилии, отправнаший на Луну герова Ийола Вериа, развивает при взрыве всего 1100 калорий). В переводе на механическую энергию получим 670 000 кгм, а из уравнения

$$670\,000 = \frac{v^2}{20}$$

узнаем соответствующую предельную скорость снаряда: 3660 м в сек.

Как видите, это еще далеко от тех 11 — 17 км в сек., какне нужны для выстрела в мировое пространство.

Но если для сообщения артиллерийскому снаряду космической скорости не годятся современные вэрывчатые вещества, то нельзя ли надеяться на то, что химия снабдит нас когда-нибудь более мощными вэрывчатыми составами? Однако химики дают на этот счет мало обнадеживающие сведения. «Нельзя ждать значительного успеха в изобретении сильных взрывчатых веществ. Наши взрывчатые вещества и без того дают очень миого тепла и приводят к очень выкосими температурам. . . Трудно взадеяться, чтобы жимическими способами можно было выйти далено за пределы этих температур. Таким образом нельзя рассчитывать изобрести взрывчатые вещества, которые давали бы много больще работы, чем современные» (Е. Шилов. «Пределы силы "взоварататых веществ»).

Как видим, пушка, заряжаемая взрывчатыми составами, совершенно непригодна для обстрела мирового пространства и навсегда останется такой. Но, быть может, это будет осуществлено когда-нибудь пушками электромагнитными, слухи об изобретении которых провикали в печать? Здесь ми вступаем в область неизвестного.

 Будем оптимистами и станем надеяться, что это неизвестное сулит успех и поможет людям со временем перебросить снаряд на Луку.

Если бы вопрос состоял только в этом, если бы мы искали способа установить между планетами своего рода небесную ночту, отправлять в далекие миры посылки для неведомых адресатов, то задача решалась бы влектромагнитной пушкой вполие удовлетворительно.

Но мы заботнансь пока только о ядре, о том, чтобы оно полетело достаточно быстро и достигло своей цели. Подумаем теперь и отом, что будет происходить в и ут р и ядра. Ведь ядро наше — не простой артиллерийский снаряд; ето своего рода вагои, в котором находятся живые существа. Какая участь ожидает их при полете?

Здесь, а вовсе не в самой мысли перекннуть ядро на Луну, кроется слабое место заманчивого проекта Жюля Верна.

Небывалое путешествие должно было пройти для пассажиров Жюля-Вернова ядра далеко не так благополучно, как описано в романе. Не думайте, впрочем, что опасностът розяти им во время путешествия от Земли до Луны. Ничуты Если бы пассажирам удалось остаться живыми к моменту, когда они пожниут канал пушки, то в дальнейшем путешествия им нечего было бы уже отвасаться. В океаме восленной нет из бурь, ин воли, ин качки. Встреча с метеором весьма мало вероятна; тот второй спутник Земли, которой едва не преградил путь снаряду Жюля Верна, в действительности не существует. А огромива скорость, с которой пассавиры летели бы в мировом пространстве вместе с их вагоном, была бы столь же безвредна для них, как безвредна для нас, обитателей Земли, та секундная скорость в 30 км, с какой мы мчимся вокруг Солица.

Опасный момент для Жіюль-Верновых путешественников поставляют те сотые доли секчіды, в течение которых ядровагон будет двигаться в канале самой пушки. В этот инчтожно малый промежуток, времени скорость движения пассажиров должна неимоверно воз-въсти: от нуля до 16 км. \* Герои романа были вполне правы, утверждая, что можент, когда ядро полетит, будет столь же опасен для них, как если бы оци находились не внутри ядра, а примо перед ним. Действительно, в момент выстрела нижиняя площадка (пол) каюты должна ударить пассажиров с такой же силой, с какой обрушилось бы ядро на любое тело, находящееся впереди него. Напрасню пассажиров мображали, что отделаются лишь сильными приливами крови к голове.

Дело неизмернио серьезнее. Произведем несложный расчет. В канале пушки ядре движется ускореню, — скорость его увеличивается под постоянным напором газов, образующихся при взрыве; в течение ничтожной доли секунды она возрастет от нуля до 16 км. Как же велико «ускоренне» этого движения, т. е. на какую величину нарастает здесь скорость в течение полной секунды: Расчет можно вести на делые секунды. Оказывается, \*\* что секундное «ускорение» адра, скользящего в канале орудня, выражается огромным числом — 640 км. Для сравнения напомню, что секундное ускорение трогающегося курьерского поезда — не более одного метра.

Жюль Вери выбрал для ядра такую скорость в расчете преодолеть не только симу тяжести, но и сопротивление атмосферы.
 См. дасчеты в конце книги, в отделе Приложений.

Все значение этого числа — 640 км в сек. — мы постигнем лишь тогла, когла соавини его с ускорением палающего тела на земной поверхности, ускорением, составляющим всего около 10 м. т. с. в 64 000 раз меньше. Это значит, что в момент выстрела каждый предмет внутри снаряда придавливался бы ко лиу ядра с силой, которая в 64 000 раз более веса самого поедмета. Пассажиом почувствовали бы, что внезапно сделались в десятки тысяч раз тяжелее. Цилиндо мистера Барбикена один весна бы десяток тонн. Поавда, это данаось бы всего 40-ю долю секунды, но можно не сомневаться, что подлействием такой колоссальной тяжести люди были бы буквально расплющены. Бессильны все меры, принятые героями Жюля Веона для ослабления силы удара: пружниные буфера и двойное дно с водой. Продольжительность удара от этого, поавла, растягивается, и, следовательно, быстрота нарастания скорости уменьшается. Но при тех огромных величинах, с которыми понходится иметь здесь дело, выгода получается инчтожная: снла, придавливающая пассажиров к полу, уменьшается на какую-нибудь сотую долю, не более.

Нет лн средств избегнуть при взрыве роковой быстроты нарастания скорости? \*

Этого можно было бы достигнуть весьма значительным уданненнем канала пушки. Легко убедиться вычислением (см. Приложения), что сели, например, мы хотим иметь чискусственную» тяжесть внутри ядра в момент выстрела равного обыкновенной тяжести на земном шаре, нам нужно наготовить пушку длиною — немало-немного — в 6000 км. Жюль-Вернова колумбнада должна была бы простираться в глубь земного шара почти до самого центра, чтобы пассажиры были избавлены от всяких неприятностей: они почувствовали бы, что стали только вдвое тяжелее.

Надо заметить, что человеческий организм в течение весьма краткого промежутка времени без вреда переносит увеличение собственной тяжести в несколько раз. Когда мы ска-

В сущности это огромное ускорение есть лишь другое название для того, что мы именуем сотрясением при ударе ядра о препятствие.

тываемся с ледяной горы вниз и здесь быстро меняем направление своего движения, то в этот краткий миг вес наш увеличивается раз в 10 (т. е. тело наше в десяток раз сильнее обычного прижимается к салазкам) . . . «Мне известен случай. — сообщает геоманский исследователь проблемы звездоплавання проф. Г. Оберт, - когда пожарный спрыгнул с 25-метровой высоты и упал в лежачем положении на натянутую простыню, вдавнв ее на целый метр, и этот поыжок не имел для него никаких вредных последствий. Ускорение. которое он непытал во время удара, достнгало 240 м в сек. (в 24 раза больше нормального ускорення тяжести)». Если даже допустить, что человек может безвредно переносить в течение короткого времени 20-кратное увеличение своего веса то для отправлення людей на Луну достаточно будет отлить пушку в 300 км даиною. Однако и это мало утешительно, потому что подобное сооружение лежит за пределами технической достижимости. Не говорю уже о том, что извергающая сила такой непомерно длинной пушки должна значительно уменьшиться вследствие трення ядра в 300-километровом канале орудня.

физика указывает и на другое средство ослабить силу удара. Самую хрупкую вещь можно уберечь от поломки при сотрясении, погрузнв ее в жидкость равного удельного веса. Так, если заключить хрупкий предмет в сосуд с жидкостью такой же плотности и герметически закупорить его, то подобный сосуд можно ронять с высоты н вообще подвергать сильнейшим сотрясениям, при условии, разумеется, что сосуд остается цел, и хрупкий предмет от толчков почти не страдает. Мысль эта впервые высказана К. Э. Цнолковским. «Известно, - пишет он, - что все слабое, нежно устроенное зародыши — природа помещает в жидкости или окружает нмн . . . Возъмнте стакан с водою, куриное яйцо и соль. Яйцо положите в воду, а соль подсыпайте в стакан до тех пор, пока яйцо не начнет подниматься со дна к поверхности воды. Тогда прибавьте немного воды, чтобы яйцо находилось в равновесии во всяком месте сосуда, т. е. чтобы оно, будучи на средней высоте, не поднималось кверху и не опускалось на дно. Теперь ударьте смело стаканом об стол настолько сильпо, насколько позволяет крепость стекла, — и от этого яйцо в стакане не шелохитеств. Без воды яйцо, комечно, и при самых слабых ударах моментально раскалывается. Опыты эти описаны миюю в трудах Московского общества любителей естествознания за 1801 г.»

Не следует думать, однако, что мы могли бы поэтому осуществить смелую затею Жюль-Верновых артиллеристов, если бы наполяция внутренность дара слоленой водой средией плотности человеческого тела, и в эту среду погрузили пассажиров, одетых в водолазные костомы, с запасом воздуха, а после вытерела, когда нарастание скорости прекратится и пассажиры приобретут скорость ядра, они могли бы уже выпустить воду и устроиться в каюте, не опасаль инприятых неожиданностей. Такая мысль ошибочила, потому что тела живых существ имеют неоднородное строение: они состоят из частей реаличного удельного веса (кости, мускулы и т. п.), а окружить каждую отдельную часть жидкостью соответствующей плотности каюзамиров.

В частности невозможно оградить от сотрясения мозг, заключенный в черепной коробке. Между тем, как показали опыты, именно этот орган всего более чувствителен к резким изменениям скорости (мозг сильно придавливается тогда к внутрениим стенкам черепа).

Итак, вот какие затруднения мужно было бы преодолеть, чтобы осуществить в действительности заманчивый проект Жюля Веона:

- Придумать способ метать снаряды со скоростью, всемеро большей, чем начальная скорость быстрейших современных ядер.
  - 2) Соорудить пушку длиною кнлометров в 300.
- Поместить пушку так, чтобы жерло ее выступало за пределы земной атмосферы, избегнув этим сопротивления воздуха.

А в результате — отправнться в небесное странствование без малейшей надежды вернуться не только живым, но даже и мертвым: ведь только счастливая случайность помогла героям романа возвратиться на Землю. Жюль-Верново ядро — снаряд не управляемый; чтобы дать ему новое направление, надо зарядить им пушку. А где взять пушку в мировом простраистве или на другой планете?

Невольно вспоминается глубокое изречение Паскаля: «Никто не странствовал бы по свету, если бы не надеялся когда-нибудь рассказать другим о том, что видел»... Но именно этой надеждам пушка Жюля Верна нам не оставляет.

# VIII. К ЗВЕЗДАМ НА РАКЕТЕ.

После ряда разочарований мы подходим, наконец, к единственному действительно осуществимому проекту межпланентых путеншествий. Путь этот указан был впервые русским ученым К. Э. Ц нолковским (в 1903 г.) н стоит в стороне от воех фантастических замыслов, рассмотренных ранее. Здесь перед нами уже не фантазия романиста, не просто любопытная задача из области небесной механики, а глубоко продуманный механический принцип, реальный путь к осуществлению заатмосферных полетов в управляемом снаряде— завездолете.

Ничто не может быть проще той мысли, которая положена в основу этого проекта — двигаться, управляясь, в пустом пространстве без опоры. На первых уроках физики знакомимся мы с законом «действия и противодействия», нначе навлываемы «третым законом Ньютона»: сила действия всегда вызывает разную ей силу противодействия. Эта-то последняя сила и поможет нам умчаться в бездиы мироздапия. Сила противодействия проявляется на каждом шагу, быть может именно потому мы и не отдаем себе ясного отчета в ее существования; нужим особоме обстоятельства, чтобы заставить мысла ботановиться на ней.

Когда вы стреляете из ружья, вы чувствуете его «отдачу»: давление взрывных газов отбрасывает пулю в одну сторону и с равною силою отталкивает ружье в обратную сторону. Если бы ружье весило столько же, сколько и пуля, приклад ударял бы стреляющего с таким же натиском, с каким уда-



Рис. 14. Увеселительная ракета с цветными ввездами (шарики состава бенгальского огия в головной части ракеты).

Гаолюдая падение язлока на Землю, не думайте, что земной шар остается неподви жен, нарушая закон противодействия. Притижение и здесь взаимнюе; сила действия Земли на яблоко вызывает точно такую же силу противодействия. Яблоко и Земля бужвально па да ют д руг на д руга, высокомые равними силами; но так как масса земного шара неизмеримо больше массы яблока, то скорость падения Земли неизмеримо меньше скорости падения Яблока. Пока

яблоко падает с дерева на Землю, наша планета перемещается навстречу яблоку едва на одну стотриллионную
долю сантиметоа.

Практически Земля остается неподвижной, и замечается

Этот-то закои, впервые провозглашенный великим Ньютоном, открывает перед нами возможность свободио двигаться, ии из что ие опираясь. Перемещаться, ии от чего ие отталкиваясь, одинии лишь виутренимии силами — ие вву-

чит ли это так, как полнятие самого себя за волосы, по анекдотическому способу барона Мюнхгаузена? Но сходствочисто виещиее. По существу разница здесь огромная, и насколько бесполезно полиниять себя за волосы, настолько действителен способ движения по поинципу отдачи. Понрода лавио уже осуществила такое перемещение для многих живых существ. Каракатица набирает воду в жаберную полость и затем энеогично выбоасывает стоую волы челез особую во-

ронку впереди тела: вода устоемаяется вперед, а тело каракатицы получает обратиый толчок, отбоасывающий ее иазад: направляя трубку вороики вбок или винз. животное может таким своеобразным способом двигаться в любом иаправлении. Полобиым же образом перемещают свое тело медузы, сальны, личинки стрекоз и многие Рис. 15. Действие газов внутри другие обитатели вод. Поль-



ражеты (схема).

зуется этим приемом и человеческая техника: вращение водяных и так называемых реакционных паровых турбин тоже основано на законе противодействия.

Нигле, однако, нитересующий нас способ перемещения не проявляется так наглядно, как при полете обыкновенной ракеты. Сколько раз любовались вы ее эффектным взлетом. ио приходило ли вам в голову, что вы вндите перед собой уменьшенное полобие булушего межзвездного дирижабля? А между тем еще гениальный Гаусс предрекал ракете в будущем великое значение, более важное, чем открытие Амеоики...

Отчего ракета взлетает вверх при горении наполняющего ее пороха? Лаже среди людей науки приходится нередко слышать, будто ракета летит вверх потому, что газами, котооые вытекают из нее при горении пороха, она «отталкивается от воздуха». На самом же деле воздух не только не обусловлатвает движения ракеты, ио даже меш ает ему: в безвоадушном пространстве ракета должиа лететь быстрее, чем в атмосфере. Истинияя причина движения ракеты состоит в том, что когда пороховые газы стремительно вытекают из нее винз, сама трубка ракеты, по закону противодействия, отталкивается вверх. Весьма наглядно объяснены механические условия такого полета в предсмертной записке известного революционера-первомартовца Кибальчича, о котором у нас еще будет речь. Он писал:

«Представьте себе, что мы имеем из листового железа щилиндр, закрытый гермегически со всех сторои и только в инжием дне своем инженоций отверстие. Расположим по оси отого цилиндра кусок прессованного пороха и зажжем его. При горении образуются газы, которые будут давить на всю внутреннюю поверхиость цилиндра. Но давления на боковую поверхиость цилиндра будут взаимию у р а в и о ве ш ив ат ъ с я, и только давление газов на закрытое дно цилиндра ие будет уравновешено противоположими давлением, так как с противоположной стороим газы имеют свободиий выход через отверстие. \* Если цилиндр поставлен закрытим диом кверху, то при известном давлении газов цилиндр должей подияться вверх». — Прилагаемые чертежи поясняют схазанное.

При горении пороха ракеты происходит в сущности то же, что и при выстреле из пушки. Ядро летит вперед, пушка отталивается назад. Если бы пушка висела в воздуже, ни на что ие опираясь, она после выстрела устремилась бы назад со скоростью, которая во столько раз меньше скорости ядра, во сколько раз ядро легче пушки. Ракета — нечто как раз противоположное пушке; в пушке назначение варыва — выбросить сиаряд, почти не сдвигая ствола пушки; в ракете же варывные газы предиазначаются именио для перемещения самого тела ракеты. Скорость и масса этих газов так значитальны, что «отдача» заставляет тело ракеты быстро взлетать вверх. Все время, пока происходит горение пороха, ско-

<sup>\*</sup> Это надо понимать в том смысле, что противодействующая сила порождает здесь не напор на стенку, а истечение газов из отверстия.

рость ракеты возрастает; к прежней скорости непрерывно прибавляется новая, \* да и сама ракета, теряя свои горючие запасы, становится легче и потому заметнее поддается дейстино силы.

Опишу несложный прибор, действие которого объясняется тем же принципом. Прибор негрудию устроить самому. Он наглядио' убеждает в существовании силы, которая должив увлекать ракету в сторону, противоположную истечению га-

ов. Стеклянияй сосуд (рис. 16) подвешен к подставке из интях. В сосуд иаливают воды и подставке ил интях. В сосуд иаливают воды и подставляют под него торсаку. Когда вода закинит, пар будет струйкой выбиваться из сосуда, сам же сосуд при этом отгачинется в обратиую сторону. Но очутившись вие пламели, реторта скоро охладится: вода пероставит.



Рис. 16. Тепловой маятник Цельнера.

кипеть, пар больше выбиваться не будет, и сосуд вериется в прежиее положение. Опить изчиется кипение, опять реторта откачиется и т. д. Сосуд будет качаться как маятник (степловой маятник» Цельиера).

Ньютои, говорят, проектировал устройство самодвижущегося вкипажа, устроенного подобиым же образом, т. е. в сущности то, что выполиено теперь строителями ракетного автомобиля.

Одиако вернемся к ракете и к идее межпланетного корабля. Когда порох в ракете весь выгорит, пустая ракетная трубка, пролетев еще иекоторый путь по инерции, падает обратно из землю: ее скорость иедостаточна для окончательиого преодоления силы тяжести. Но вообразите ракету в де-

Ускорение, с каким движется вверз пиротехническая ракета, в десятки рав больше ускорения земной тяжести.

сятки метров дляною, снабдите ее таким запасом горючего, чтобы она успела иакопить секуидную скорость в 11 км (эта скорость, мы зивем, достаточна, чтобы безвозвратию покинуть Землю), — тогда цепи земного тяготения будут разоравны.

Способ страиствовать в мировом пространстве найдеи.

Вот физические соображения, приводящие к мысли об устройстве летательного аппарата, способного лвигаться не только в атмосфере, но и за ее пределами. Впервые идея подобного аппарата — правда, для земных, а не для межпланетиых полетов — была высказана в 1881 г. известным оусским революционером-изобретателем Н. И. Кибальчичем в проекте, ооставленном этим замечательным человеком незалолго до казни. Проект Кибальчича был высказаи лишь в форме основной идеи: «Будучи на своболе, я не имел лостаточно времени, чтобы разработать свой проект в подробностях и доказать его осуществимость математическими вычислениями», писал он. Гораздо обстоятельнее разработана та же мысль другим русским ученым, физиком К. Э. Циолковским, создавшим идею настоящего межпланетного дирижабля-звездолета и обосновавшим его на строгом математическом расчете.

По тому же пути, иезависимо от русских изобретателей, пошли на Западе и другие исследователи, о которых у нас

еще будет речь.
Аппарат К. Э. Циолковского — не что иное, как огром-

Аппарат г. О. Диолковского — не что иное, как огромная ракета с канотой для пассажиров. «Представим себе, —
писал он еще в 1903 г., — такой снаряд: металлическая продолговатая камера, снабженная светом, кислородом, поглотитехлим углежиклоты и других жизогных выделений, предназначена не только для хранения разных физических приборов, по и для управляющего камерой разумного существа.
Камера имеет большой запас веществ, которые при своем
смешении тотчас же образуют вармваясь в определениом для
этого месте, текту в виде горячих газов по расширяющимся
трубам. В расширенном жонце, сильно разредившись и охла-

дившись от этого, оли вырываются наружу через раструбы с громадною скоростью. Понятно, что такой снаряд, при известимх условиях, должен подниматься в высоту». Лоди в этом аппарате скогут при помощи особого руля направлять сго в любую сторону. Это будет настоящий управляемий космический корабль, на котором можно ужиаться в беспредельное мировее пространство, полетев на Луну и к другим планетам... Пассажиры смогут, управляя горением, увеличивать скорость своего звездолета с необходимой постепенностью, чтобы возрастание ес было безвредно».

Мы еще вернемся к более подробному описанию проектов подобного рода, а пома отметим существенные преимущества, которыми обладает звездолет К. Э. Циолковского по сравнению с лушечным ядром Жюля Верна. Прежде всего, сооружение его, конечно, гораздо осуществямее, нежели сооружение исполинской пушки Жюля Верна. Затем звездолет развивает свою чудовищную скорость не сразу, как пушечное ядро, а постепенно, избавляя пассажиров от опасности быть раздавленными стремительным возрастанием их собственного всеа.

Не опасио для ракетного звездолета и сопротивление воздуха: аппарат прорезает атмосферу не с космической скоростью, а с тораздо меньшею, — например, со скоростью соременной пули; полную же межпланетную скорость он развивает лишь очутившись за пределами воздушной оболочки. Там, в мировом пространстве, вэрывание может быть совершенно прекращено: звездолет умчится по ннерции со скоростью, которая будет убъявать лишь под действием земного притяжения. Он может мчаться так, без затраты горючего вещества, миллионы километров, и лишь для перемены направления полета, для изменения скорости или для ослабления удара при высадке на планету понадобится снова пустить в действие взрыявной межанизм.

Но самое главное преимущество ракетного звездолета состоит в том, что оя даст будущим морякам вселений возможность, обогнув Луну или посетив какую-нибудь малую планету, в желаемый момент снова возвратиться на родную Землю. Нужно лишь обильно запастить взрывчатыми веществами, как поляоные мореплаватели запасаются топливом.

Некоторую опасность поелставляет разве встреча с крупным метеоритом, -- с одним из тех космических камией, которые стремительно прорезают во всех направлениях пустыни межпланетного пространства. Расчет показывает однако, что вероятность встречи с метеоритом опасных размеров крайне ничтожна (к метеорной опасности мы вернемся еще в другом месте).

Так заманчивая возможность о достижении иных миров, о путешествии на Луну, астеронды, к Марсу может превратиться в реальную действительность. Воздух для дыхания нетрудно будет взять с собой (в виде сжиженного кислорода), как н аппараты для поглощения выдыхаемой углекислоты. Мыслимо также снабдить небесных путещественников запасом пиши, питья и т. п. С втой стороны не предвидится серьезных препятствий, — по крайней мере для не слишком долговременных межпланетных путешествий.

Высадка на Луну, на астероид или на один из мелких спутников больших планет. — если только поверхность их в таком состоянин, что делает спуск возможным, -- будет лишь вопросом достаточного количества взрывчатых вешеств. Надлежаще направленными взрывами можно уменьшить огромную скорость снаряда настолько, чтобы падение его совершилось плавно и безопасно. Но надо иметь еще в запасе достаточно взрывчатого вещества, чтобы вновь покничть это временное пристанище, преодолеть силу притяження планеты н пустнться в обратный путь с необходимым запасом для плавного спуска на Землю.

В особых непроннцаемых костюмах, в роде водолазных, будущие Колумбы вселенной, достигнув планеты, смогут рискнуть выйти из небесного корабля. С запасом кислорода, с металлическим ранцем за плечами будут они бродить по почве неведомого мира, делать научные наблюдения, научать его природу, мертвую и - если такая имеется - живую, собирать коллекции... А более далекие экскурсии они смогут совершать в наглухо закрытых автомобнаях, привезенных с собой. «Стать на почву астероидов, поднять рухой камень с Луны, наблюдать Марс на расстоянии нескольких десятков километров, высадиться на его спутник или даже на самую его поверхность, — что, повидимому, может быть фантастичнее? Однако только с момента применения ракетных приборов начнегся новая великая эра в астроиомин: эпоха более пристального изучения неба» (Циололовский).

К. Э. Циолковский не дает конструктивного проекта своего звездолета, считая необходимым предварительную, более детальную разработку его иден с принципнальной стороны. Но в виде наглядного примера одной из возможных форм осу-

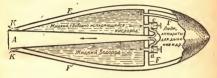


Рис. 17. Схема устройства межпланетного дирижабля по проекту К. Э. Циолковского (в раврезе).

ществления основного принципа прилагаю схематический чертеж, выполненный с наброска, который сделан был К. Э. Циолковским по моей просьбе еще в 1914 г. (ряс. 17). Вот краткое, ооставлениее зм же, пожление:

«Снаряд имеет снаружи вид бескрылой итицы, легко рассекающей воздух. Большая часть внугренности занята двумя веществами в жидком состоярии: водородом и кисородом. Они разделены перегородкой и соединяются между собой только мало-по-малу. Остальная часть камеры, меньшей вместимости, назначена для помещения наблюдателя и размого рода аппаратов, необходимых для сохранения его жизни, для научных наблюдений и для управления. Водород и кислород, смещиваюсь в узкой части постепенно расширяющейся трубы, соединяются иминчески и образуют водяной пар при весьма высокой температуре. Он имеет огромную упругость и вырывается из широкого отверстия трубы или продольной сок измеры. Направление давления пара и направление полета снаряда прямо противоположно». Подробиее о звездоплавательных планах К. Э. Циолковского у нас будет речь в особой главе.

### ІХ. УСТРОЙСТВО ПОРОХОВОЙ РАКЕТЫ.

Прежде чем бросить взгляд на многообещающее будущее ракеты, на открывающиеся перед нею заманчивые далн, остановимся немного на устройстве н историн пороховой ракеты.

Начнем с обыкновенной пиротехнической ракеты, украшающей многолюдные празднества. Как она устроена? Она представляет собою картонную трубку — «гильзу», — набигую порохом. С одной стороны — передней — трубка закрыта, с задней она имеет суженный просвет и раструб-«дюзу». Сквозь сужение введен запальный шнур, служащий для поджигания пороховой массы. Порох не насыпают в гильзу рыхло, а набивают в мелко размолотом виде возможно плотнее, чтобы пон зажиганин заряд горел только с поверхности. Для увеличения поверхности горения (примерно в четыре раза) в плотной пороховой массе сделана вдавленность вдоль оси гильзы — так называемое «пролетное пространство». Наконец, чтобы придать ракете устойчивость в полете, к ней прикрепляется деревянная палка в несколько раз длиннее гильзы; этот «хвост» мешает летяшей ракете перекидываться в воздухе.

Таково в основных чертах несложное устройство и всякой пороховой ракеты, какое бы назначение и какие бы размеры она ни имела. Но ошибкой было бы думать, что изготовление ракет дело простое, посильное для любителя. Прежде всего фабрикация, а также пуск ракет сопряжены с опасностью варовые даже в руках опытного профессионала. Следует поэтому настойчиво предостеречь от любительского экспериментирования с ракетами, не раз уже кончавшегося катастрофами, с пожарами и гнбелью людей. Техника изготовтому

вления ракет требует основательного знания всех деталей производства, знания, которого нельзя почерпнуть из самых подробных руководств по пиротехнике.

На некоторых деталях поучительно будет здесь остановиться.

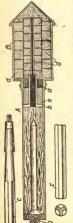
Порох для ракет употребляется обычно черный, дымный, особого состава. Укажем состав, употреблявнийся всемирнопавестной германской пиротекической лабораторией в Шпандау: \* 76 частей селятры, 10 ч. серы и 16 ч. черемухового 
угля — состав, выработанный путем многолетних опытов и 
применяемый лабораторией с 1886 г. Порох разрывает ракету, если заряд недостаточно плотно впрессован в гильзу. Необходимо, чтобы торевне состава происходило только с поверхности, т. е. не слицимо быстро. Присутствие в зарядетрещин может повлечь за собою одновременное воспламенение 
всей пороховой массы и взрыв ракеты. Пиротехнико опасаются даже тончайших трещинок в прессуемой массе заряда. 
Поэтому ракеты крупного калябра (начиная с 8 см) изготовляются помощью тидравлического пресса, под давлением 
"750 атм., с соблюдением тщательных предосторожностей.

Гильзы делаются для небольших ражет картонные, для более крупных — металлические, лучше всего из алюминия или из сплавов матния. Медь в качестве материала для гилья избегается не только из-за тяжеловесности и недостаточной прочности, но и в виду ек хорошей теплопроводности: быстрое нагревание стенок ракеты легко может вызвать преждевременное воспламенение и взрыв всего заряда. Стальные гильзы также не рекомендуются, так как в случае взрыва они разлетаются градом острых осколков. При изготовлении металлических гильз для ракет продолжительного горения прибегают к тепложзоляции стенок.

<sup>&</sup>lt;sup>9</sup> Эта алборатория спабряда ракетани не тодью Герлінию (в том числе и горациета об том числе и горациета с спедатория с спедатория об том числе и горациета с спедатория морские ракеты считально. Аушими в мире и выписывались даме выглай-ским адмиралейством. После сет але студетсяваятые, опа была то Версальскому договору закрыта на ряду с прочими военными заподами и обруждевацие се удичтотисле. В настоящее время славится другая герминская ракетная лаборатория в Везерминскае рякие в страй об том об том образовать ракет в предоставления договоря в Везерминске привобрямам лучшим виатоком порожовки ракет, нихт. О. Занадером.

Чтобы дать представление об устройстве ракет крупного калибра, здесь показан (рис. 18) разрез военной светящейся





paxerы.

ракеты, употребляемой для освещения позиций поотивника. Вот ее описание (из курса артиллерин Нилуса и Маркевича):

«Тоехлюймовая светящаяся ракета состонт из: 1) железной гильзы А (рис. 18), набитой движущим (форсовым) пороховым составом, нмеющей внутренний днамето 3 дюйма: 2) жестяного колпака В. заряженного светяшими звездками и мякотью, и 3) длинного деревянного хвоста С. служащего для направлення движения ракеты.

«У заднего кольца гильзы закрепляется железный поддонок Д. По середние поддона ввинчивается желенный наконечник деревянного хвоста. Около него проделаны отверстия для выхода газов ракетного состава н для его зажнгания. Сумма площалей этих отверстий равна 1/4 площади внутоеннего поперечного сечения.

«Гильза запрессовывается составом из селитом, серы и угля по лание около 5 жалибоов. Пон сплошнабивке состава повеохность горення равнялась бы поперечному сечению н была бы слишком маколичества образующихся габы нелостаточно 308 было чтобы преодолеть ннерцию ракеты и привести ее в движение.

Для увеличения поверхности Рис. 18. Разрез светящейся оения, в составе выделывают по осн цианидрический канал, не доводя его до конца состава. При зажинании ракеты воспламеняется вси поверхность этого канала. На состав ставится медная дистационная трубка а с медным же поддонком b, набитая тажже ракетным составом; она служит для передачи отня звездкам с некоторым замедлением, после того, как форсовый состав уже выгорел, и ракета начинает падать винз. Промежутом между трубкой а и стенками гильовы забит измельченной серой e, удерживающей трубку на месте. Затем к стенкам гильзы прикрепляется шейкя жестяного коллака B, наполненная звездками d.

«Звездки готовятся из прессованного в цилиндрики состава бенгальского огия. На колпак надевается коническая крышка, которая соединяется с колтаком помощью извого соединения. Свободное место в крышке над звездками закладывается войлоком. Отверстия поддона закленваются

пластырем. Ракета весит около 16 кг».

Чем ракета крупнее, чем больше ее заряд и продолжительность горения, тем большая скорость накопляется к концу горения и, следовательно, тем выше подъем ракеты. Но өто возрастание высоты взлета с увеличением калибра ракеты имеет предел, обусловленный тем, что поверхность горения пороховой массы растет пропорцивовально квардату калибра, в то время как общий вес ракеты увеличивается пропорциоиально кубу калибра. Для крупных ракет получается поэтому чеством газов, образующихся при горении заряда. По соображениям подобного рода считалось еще недавио, что предельная высота подсмам пороховых ракет равня 2—2½ км.

Предел втот, однако, был недавно далеко превзойден крупнокалиберными ракетами ниженера Тиллинга, а также инж. Ф. Залиреда, \* работавшего совыместно с безаременно по-гибшим деятелем ввездоплавания Максом Валье. Летом 1928 г. Запидер запускал свои пороховые ракеты до границы стратосферы, т. е. на высоту 12—13 км. Пря калибре 22 см

<sup>\*</sup> Не смешивать с недавно умершим советским работником ракетного дела инж. Ф. А. Цандером.

ракеты Зандера поднималн грузы в 400—500 кг на высоту 4—5 км, откуда онн плавно опускались на паращюте.

«Каким способом такие результаты достигнуты, об этом, по соображениям секретности, естественно ничего сообщить нельзя», — читаем мы в книге Валье.

Испытание подобных ракет сопряжено е большою опасностью. «Опыты производились на особом политоне, — пишет Валье, — где за преком ракет следным через окошечим толстого сруба помощью стереотруб, фотоаппаратов и кинематографической ленты. На первых порах почтн ежедневные взрывы вдребезги разносили дорогие инструменты, а острые осколки гильз вопзались на несколько сантиметров в стены руба. Случалось, что тяжелые, добела раскаленные дюзы взметались на сотин метров зверх или относились в сторопу; далеко откинутая часть невыгоревшего заряда едва не причинала однажим десного помара».

О ракетах Тиллинга будет сказано в следующей главе.

# х. история пороховой ракеты.

История ракеты уходит далеко в глубь веков. Ракета гораздо древнее огнестрельного оружия, потому что китайцы, —
которые, вероятию, и являются ее изобретателями, — употребляди ее для декоративных целей еще до начала нашего летосиисления. На протяжении первого тысячелетия нашей эры
можно найти, впрочем, лишь глухие упоминания об употреблении ракет. Имеются, далее, сведения, что в XIII веке
китайцами и арабами применялись при осаде зажигательные
ракеты. Около того же времени встречаются упоминания
о них в сочинения знаменитого ученого схоластика Альберта
Великого и в некоторых арабских трудах по военному делу.

В Европу ракеты проникли, повидимому, лишь в XIV веке. Любопытно, что уже в начале XV века появились проекты (де-Фонтана) применения ракет в качестве двигателя 
для повозки, лодки, подводного торпедо и даже для воздушного торпедо в виде «ракетного голуба», т. е. зажигательной 
ракеты, снабженной хвостом и несущими плоскостями. Такие 
«ракетные голуби», надо думать, существовали не только в

проекте: имеется свидетельство о пожаре в лагере осаждающих гуситов, возникшем (очевидно, вследствие противного ветра) при пуске ракетного голубя в осажденный город.

В течение XV и XVII веков ракеты неоднократно описываются в качестве военного оружия немецкими и польскими авторами. В 1668 в. в Бердине производильсь опыты с весьма крупными ракетами, 50—100 фунтов весом, предназначавшимися для переброски зажигательных снарядов. В 1720 г. в сочинении «ейденского фунзика Гравезанда (изобретателя известного нашим школьникам «шарика Гравезанда») мы находим описание паровой ракетной повозки, устроенной по мысля Ньютогова.

В XVIII веке появляется уже специальный род войск, вооруженный ракетами. Индусские раджи содержами ракетиме отряды численностью в несколько тысяч человек. Употреблявшиеся ими ракеты весиля 3—6 кг и снабжены были хоостами до 2½ м далина.

Между прочим, в XVII и XVIII веках ракеты находят себе применение и на охоте — для рассенвания больших стай животных, которых охотники предпочитали преследовать врассыпную.

Эпохой расцвета ракетного военного оружия надо считать начало XIX века, когда тенерал английской службы Конгоев. в бооьбе с индусами познакомившийся с лействием зажигательных ракет, стал вводить их в английской армии. В его руках ракета превратилась в грозное оружие, способное по разрушительному действию соперничать с артиллерией. Уже пеовые ракеты Конгрева (в 1805 г.) имели дальность переброски около 21/2 км. При дальнейшем усовершенствовании Конгоев добивался увеличения не столько дальности лействия ракет, сколько их грузоподъемности. В 1807 г. при осаде Копенгагена он засыпал город 40 тысячами зажигательных ракет весом 24 фунта, 32 фунта и даже 48 фунтов. Пример английской армии не остался без подражания, и вскоре большинство европейских государств ввело в своих войсках зажигательные ракеты. Распространению этого рода оружия способствовало появление зечатного тоула Конгоева.

где убедительно выяснены ценные преимущества ракетного оружия в смысле дешевизны и удобства перевозки, особенно по соавненню с аотиллерией.

Между прочим, Конгрев утверждает в своем сочинении, что при лабораторных опытах он наготовлял ракеты весом в 300 фунтов (130 кг) и что вполне осуществимы ракеты весом в 1000 фунтов (440 кг). Его военные ракеты обычного типа весили 32 фунта (14 кг) и перекидывали зажигательный снаряд в  $3\frac{1}{2}$  кг на 2700 м, а в 12 кг на 1800 м; кальбо ракет Конгрева— от 5 до 12 см.

В эпоху наполеоновских войн ракеты нашли себе новое боевое применение: их употребляли для переброски разрывных снарядов. Ракетная артиллерия продолжала развиваться до середнны прошлого века, пока не была оттеснена на второй план значительными успехами артиллерии орудийной. Каким внушительным оружием была в то время ракетная граната можно судить по тому, что употреблялись ракеты в 20 кг весом, несшие бомбу в 60 кг и перебрасывавшие ее почти на три километра; калибр этих ракет был 12 см. \* Следующие государства имели в составе армии специальные ракетные отряды, метательные орудня, лабораторин и т. п.: Анганя, Пруссия, Польша, Россия, Голландия, Швейцария, Греция, Сардиния, Франция, Испания, Австрия, Италия, Сицилня. Во второй половине прошлого века все страны одна за другой отказались от услуг ракетной артналерии: Австрия — в 1867 г., Германия — в 1872 г. (в франко-прусскую войну ракетные бомбы не находнаи себе применення). Позже всего — до 1885 г. — удержался этот род оружия в анганиских колониальных войсках, действовавших в тоудно доступных местах, куда невозможно было доставить тяжеловесные пушки.

Ракетной артиллерией снабжалась и русская армин в эпоху завоевания Туркестана. «При походах в Туркестан пользовались ракетами, снабженными гранатой, взамен артиллерии. Своим огненным хвостом, шумом и разрывом сна-

Кибальчич упоминает о ракетах, могущих поднимать до 5 пудов разрывного снаряда.

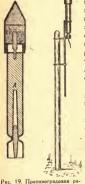
ряда при падении они пронзводили очень сильное впечатление на туркестанскую кавалерию» (Нилус и Маркевич, «Курс артиллерии»).

Особого внимания заслуживает изобретение в 1846 г. в Америке ракет, вращающихся вокруг продольной оси и тем приобретающих большую устойчивость в полете. Вращение порождалось тем, что вытекающие газы приводили в движение небольшой пропеллер, прикрепленный к ракете. Это усовершенствование нашло себе применение в австрийской ракетной артиллерии.

С: 30-х годов прошлого века крупная ракета получает и мирное применение — прежде всего в деле оказания помощи якипажу гонущего судна. Спасательная гракета, пущенная с берега, переносит на судно конец троса, посредством которого устраивается подвесная дорога для сообщения с берегом. Ракета кальфором 8 см. дляною 35 см. с аврядом в 3 кг перебрасывает на 400 м многожнльный трос, весящий 16 кг. Все сграим снабжались спасательными ракетами немецкого производства (даборатомя в Шпандар).

До сих пор речь шла жсключительно о ражетах, заряженних прессованным черным порохом. Но имеются предшественники и уражеты с зарядом из жидких горючих веществ. Такова ракета перузакского изобретателя Педро Полет, работавшая на бензине с авотным ангидридом (в качестве источинка кислорода). Производя опыты со своей ракетой, изобретатель не пускал ее в свободный полет, а заставлял действовать на пружинный Химамометр, измеряя таким образом ее подъемную силу. К сожалению, это ценное изобретение в свое время осталось неизвестным и не дало непосредственного толука другим работинкам ракетного дела.

Двадцатый век принес ракете, между прочим, неожиданную область применения — в качестве средства защиты от града. Градорассенвающие ракеты (оис. 19) широко употребляются в Швейцарни, которая обязана им, говорят, понижением убытков от градобития. Если при выпадении первых градии пустять вверх ракету, то на площади в квадратный километр выпладают, вместо града, рыхлые снежные хлошья, которые после второй или третьей ракеты сменяются дождем. В окоржающей местности в то же время идет град. Употребляемые для этого ракеты не принадлежат к крупным: их калибо всего 3—4 см. длина 25—35 см. Обычко



са, далява 22-то картониме гиальзы, наподобие пиротехнических. Самый же мехаинам воздействия ракет на ход метеорологического явления до сих пор не раскрыт и представляется авгадочныхи: съпшком велько несоответствие между запасом энертии, совобождаемой при горении ракети, и тем количеством, какое требуется для растопления града на значительном прострайстве. \*

Из других мирных применений риверех в XX веес упомянем о расерки, вывании ширра через трудно проходимые реки, ущелья, пропасти, для установления связи с противопложиюй стороной; о таком же приеме установления сиошений с местностями, отрезанимым от прочего мира наводнением или другими стихийными бедствиями; о перебрасывании небольшого якоря с судиа

кета: следа — в разрезе, справа — установленняя для пуска. На ряду с этим, в XX веке На ряду с этим, в XX веке

виовь расширилось и военное применение ракет. В 1906—1908 г. немецким инженером Маулем изобретена была для

<sup>\*</sup> Могя уподребление протвогразовых ракет широко практикуется Швайцирии в и котогорых местилстак Камазаа, полазу их недоля считать бесспориз доказанной. Специальное опытию нескледавние проек, предприятся с вдак замтонов Швайцарии в течение 1928 и 1929 гг. не дало решвиоция результатов; полаза ракет, во всяком случе, не обвяруяталься с достатоной поделенностью (то, возможно, обусловлявалось недостативми самой постановки опытов).

воейных надобистей фотографическая ракета: фотоаппарат подлимается ракетой на высоту нескольких сот метров, откуда автоматически снимает местность.  $^{\circ}$  Ракета крупного калибра возносила камеру размером  $20 \times 25$  см (при фокуском расстояния 28 см) на высоту 800 м; с подобиото возвышения открывается на ровной местности кругозор с радиусом в сотню километров. Попутно тот же изобретатель производил — помідью ракет жівых существ: мышей, морских свинок и других мелких жинотиких; четвероногие пассажиры изходильсь в хлетке, которая прикреплалась к ракете взамен фотоаппарата. Животные благополучие возвращались на землю — факт весьма поучительный, так как ускорение при пуске проховых ракет довольно велико, в десятки раз больше привычного нам укхорення такести.  $^{**}$ 

Опыты с фоторакетамн были, однако, вскоре прекращены, так как развитие аэрофотосъемки сделало применение ракет для этой цели излишини.

Одновременно с сейчас упомянутыми работами инж. Мауля велись в Германия на политоне Круппа опыты полковника Унге с раметшыми торпедами. Имелось в виду изобретение вового военного оружия, которое сделало бы излящиними тяжеловесные пушки. Унге удалось изготовить модель, которая при 60 кз общего веса иесла 40-кмагорамиовую гранату и перебрасывала ее на расстояние 5—8 км. Такая ракета пускалась с особого лафета и получала устойчивость в полете благодаря вращению около продольной оси (помощью пропеллера, приводимого в действие вытекающей из ракеты струей газов). Однако добиться удовлетворительной меткости попадания Унте ие мог, и опыты его благи прекращены.

Незадолго до войны подобные же опыты делались и с подводимми торпедами (ракета хорошо горит под водою). Торпеды этого рода — осуществляя старииный проект де

См. статью А. Мауля в «Technik für Alle» за 1915—1916 г.
 Наблюдение это находится в согласии с опытами над меляния животивми, еще ранке произведениями К. Э. Цволковским проиоцью центробенной машиным, а поздисе проф. Н. А. Рыниными и др. в Ленинтрад (1930 г.).

Фонтана — появавам хорошую скорость, большую чем обичные торпеды, приводимые в действие сжатым воздухом. Но недостаточная меткость решила судьбу изобретения. В разразнашуюся вскоре затем войну 1914—1918 гг. ракета сушественной ооди как боевое ооужие не игровла.

После войны наибольших успехов в изготовлении пороховых ракет высокого подъема достигли немецкие конструктора — ниж. Зандер, Погтензе и Тилниг. (Особияком стоят чрезвычайно важные экспериментальные исследования американского физика, проф. Годдарда, о которых мы будем говорить в доугом месте.

Об опытах инж. Зандера мы уже говорная в предыдущей главе. Ракета Поггензе (1931 г.) при весе 13 кг имела в длииу 3½ м и несла с собою метеорологические приборы-самописцы, а также фотоаппарат и намеритель ускорения. Приборы были скреплены с парашногом, который при испытании 
ракеты автоматически раскрывался в высшей точие людьема 
и благополучно доставлял свой груз на землю.

Инж. Тилинг при своих опытах в коище 1931 г. пускал ракеты 6½ кз весом на высоту 8 км; длина ракет 190 см, диметр 6,5 см. Они переносимкеь на расстоящие 18 км. Он проектировал пуск ракет, снабженимх гироскопическими ста-билизаторами, на высоту 10—15 км для исследования стратосферы. Им же был намечен план переброски почты с материка за близлежащие острова помощью пороховых ракет его констоукция.

Этим планам не суждено было осуществиться: в октябре 1933 г. талантливый инженер погиб при взрыве своей лаборатории.

Последней новинкой в применении пороховых ракет является использование их для почтовых надобностей. Пока это осуществлено, сколько известно автору, только в одном пункте Австрии, там, где гористая местность делает невозможным пользование авропланом, а доставка почти наземным трайспортом крайне медления на-за бездорожья. Почтовую кладь (примерно из сотин отправлений) заделывают внутрь ракеты, заботясь, монечно, чтобы корреспондеция ие пострадала при горении заряда. Такую почтовую ракету пускают в сторону ближайшего почтового отделения, в нескольких километрах от пункта отправления. Дело изалажено так хорошо, что почта берет даже заказные и служебные письма. Размеры ракеты; 25 см в диаметре и почти в рост. человека в длину. Вес. — 30 кл. из которых 20 кл прикодится на заряд порож особого состава, составляющего секрет изобретателя втих ракет, ниж. Шмидля). До августа 1932 г. было отправлено 13 почтовых ракет; босе поздних сведений не имеется.

Очерк истории пороховой ракеты был бы не полои, если бы мы не остановились подробнее на проекте использования пороховой ракеты в качестве двигателя для легательного аппарата, — проекте Н. И. Кибальчича, вскользь упомянутом раке (стр. 76 и 62). Этот важнейший эпизод в истории развития идеи ракетного летания может считаться исходивым пунктом звездоплавания и потому заслуживает более подребного рассмотрения.

### хі. ЛЕТАТЕЛЬНАЯ МАШИНА КИБАЛЬЧИЧА.

Мімсль о летательной машине заинмала Кибальчича еще в то время, когда он жил и работал на свободе. Воздухоплавание в то время было в жалком состоянин. Люди умели подниматься над землей на воздушных шарах, но становылись в воздухе игрушкой стихии; управляемых воздушных кораблей еще не существовало, и шар несло в ту стороиу, куда дул ветер. Кибальчич мечтал о полном покорении воздуха, когда человек сможет совершать свой полет в желаемом наповарьснин.

«Какая сила должие быть употреблена, чтобы привести в движение такую машину? — размышлял Кибальчич. Сила пара адесь не пригодиа ... Паровая машина громоаука сама по себе и требует много угольного нагревания для приведения в действие. Какие бы приспособления ни были приделаны к паровой машине — вроде крыльев, подъемных винтов (про-пеллеров) и пр. — паровая машина не в состоянии будет под-нять самое себя на воздух».

Напомним, что двигателей внутреннего горения, разре-

шивших впоследствии проблему авиации, в те годы еще не существовало. Вот почему от паровой машины мысль революционера-изобретателя обратилась сразу к электродвитателю:

«В электродвигателях гораздо большая доля переданной энергии утилизируется в виде работы, но для большого электродвигателя нужна опять-таки паровая машина. Поло-



Рис. 20. Николай Ивансвич Кибальчич.

что паровая жим. налектродвигательная машины могут быть установлены на земле. а гальванический ток может по проволокам, наподобие телеграфных, передаваться воздухо - плавательному прибору, котооый, скользя, так сказать, особой металлической частыю по проволокам, получает ту силу, которою можно привести в движение крылья другие подобные приспособления снаряда. Подобное **устройство** летательного снаряда во всяком случае было бы неулобно, дорого и не

представляло бы никаких преимуществ перед движением по рельсам».

Не может ли однако человек обойтись совсем без меха-

Не может ли однако человек обойтись совсем оез механических источников выергии, а легать силого своих мускулов, как ездит велосипедист? Мысль Кибальчича работала и в этом направлении. Ему было известно, что «многие изобретатели основывают движение воздухоплавательных снаЗовут меня От роду нмею Вероисповедания Происхождение и надодность

Звание

Место рождения и место по-

стоянного жительства

Занятие Средства к жизни Семейное положение

Экономическое положение роли-

окономическое положение родителей Место воспитания и на чей счет

Причниа исокончання курса в случае выхода из заведення с указаннем самого заведення

Был ан за границей, где и

Николай Иванович Кибальчич 27 лет православного

сын священника, русский был студентом института инженеров питей сообщения

в Черниговской губернии, Кролевецкого уевла, ваштатном городе Короп литературный труд

ваработки от литературн. тоуда холост, имею двух родных братьев и лвух сестер

родителей нет в живых

сначала в инститите инженеоов путей сообщения, а затем в медико-хирпогической академии, на собственный счет

мии, на сооственный счет им медико-хириотической академии вышел в 1875 г. вследствие привлечения меня по политическому делу, а из инститта, в котором пробыл с 1871 по 1873 год, перешел в акалемию, пожелав переме-

нить специальность не был

Биографические сведения о Н. И. Кибальчиче. (Из показаний Кибальчича 20 марта 1831 г.)

рядов на мускульной силе человека. Беря типом устройства своих проектируемых машин птицу, ови думают, что можно устроить такие приспособления, которые, будучи приведены в движение собственной силой воздухоплавателя, позволят сму подиняматься и летать по воздуху. Я думаю, что если и возможно устроить такого типа летательное приспособление, то оно все-таки будет иметь характер игрушки и серьезного значения иметь не может».

«Какая же сила применима к воздухоплаванию?» снова и снова задавал себе вопрос Кибальчич и, наконец, напал на мисль, которая представлялась ему единственным решением задачи. Порох! Сила взрявчатых веществ. «Никакие другие вещества в природе не обладают способностью развивать в короткий промежуток времени столько внертии, как взривчатые».

С. действием ятих веществ Кибальчич был знаком прекрасно. Еще до вступлення в партию Народной волн (1879 г.) он, предвидя, что партии в ее террористической борьбе поидется поибегнуть к таким веществам, как динамит, оещил изучить поиготовление и употребление этих веществ. «С этой целью, — писал он в своих показаниях, — я предваоительно занимался практически химней, а затем перечитал по литературе взрывчатых веществ все, что мог достать. После этого я у себя в комнате добыл небольшое количество ннтроглицерина и таким образом практически доказал возможность приготовлять нитроглицерии и динамит собственными средствами». Кибальчич нвобрел и сам изготовил те бомбы, которые были брошены под карету Александра II. Для этого ему «приходилось придумывать много новых, нигде не употреблявшихся приспособлений». Принимал он деятельное участие и в подготовке подкопа на Садовой улице, где должен был проехать царь. Он рассчитал, «какое коанчество динамита необходимо для того, чтобы взрыв, вопервых, достиг цели, а во-вторых — не причинил вреда лицам, случившимся на тротуаре при проезде государя, а также прилежащим домам».

«Но каким образом, — спрашивал Кибальчич, — можно применнть внергию газов, образующихся при воспламенении върывачатых веществ, к какой-либо продолжительной расоте? Это возможно только под тем условием, если та громадиая энергия, которая образуется при горении варывчатых веществ, будет образовываться не сразу, а в теченые более или менее продолжительного промежутка времени». При таких условиях работает прессованный порох в ракеты — горазу, в и температоры при таких условиях работает прессованный порох в ракеты — горазо отдажно представлая себе причину полета ракеты — гораздо лучше, чем некоторые специалисты нашего времени нанвно полагающие, будго ракета струей вытекающих из нее тазов оттакливается от окружающего воздуха. Он понимал, что окружающая среда только задерживает полет ракеты; движущей же силой являются газы, напирающие на ракету изнутри. Размыщиля в этом неповаемим. Кибальчи помись.

Размышляя в этом направлении, Кибальчич пришел к идее реактивного самолета, т. е. летательной машины, устроенной по принципу ракеты. Надо было разработать эту мисль, изложить се в виде проекта и опубликовать. Но революциюная деятельность настолько поглочила все силы Кибальнича, что для подобной ракеты у него не нашлось времени. Наступило событие 1 марта: царь убит бомбой Кибальчича, сам Кибальчич сквачен и заключен в Петропавловскую крепость; его ожидает смертная казнь. Чем же занят революциюнер в последине дии своей жизну

«Когда я явился к Кибальчичу как назначенный ему защитник, — рассказывал суду В. Н. Герард, — меня прежде всего поравило, что он был занят совершению иным делом инчуть не касающимся настоящего процесса. Он был погружен в изыскание, которое он делал о каком-то воздухоплавательном спаряде: он жаждал, чтобы ему дали возможность написать свои математические изыскания об этом изобретении. Он их написал и представил оп начальствующим. Он их написал и представил оп начальствующе.

Этот замечательный документ сохранился до наших дней. Он озаглавлен автором так:

«Проект воздухоплавательного прибора бывшего студента Института инженеров путей сообщения Николая Изановича Кибальчича, члена русской социально-революциониной партия».

«Находясь в заключении, за несколько дней до своей смерти, я пишу этот проект, — такими словами начинается техническое завещание Кибальчича. — Я верю в осуществимость моей идеи, и эта вера поддерживает меня в моем ужасном положении.

«Если моя идея после тщательного обсуждения ученымиспециалистами будет признана осуществимой, то я буду счастлив тем, что окажу громадную услугу родине и человечеству. Я спокойно тогда встречу смерть, зная, что моя идея не погибает вместе со мною, а будет существовать среди человечества, для которого я готов был помертвовать своею жизнью.

«Вот схематическое описание моего прибора. В цилиндре A, имеющем в нижнем дне отверстие C, устанавливается по оси пороховая свечка  $\overline{\Lambda}$  (так буду я навмавать циминдрики из прессованного пороха). Цилиндр A посредством стоем NN прикреплен к средней части платформы P, на которой должен стоять воздухоплаватель. Для зажигания пороховой свечки, а также для устанавливания пютой свечки на место сгоревшей, должны быть придуманы особые автоматические механизмы... Все это легко может быть разрешено современной техникой.

«Представим теперь, что свеча K зажжена. Через очень короткий промежуток времени цилиндр A наполняется горя-

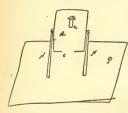


Рис. 21. Набросок проекта летательной машалы Кибальчича, устроенной по принципу ракеты.

чими газами, часть которых лавит веохнее дно цилиндра, и если это давление превосходит вес цилиндра, платформы н воздухоплавателя, то поибор должен полняться ввеох... Лавленим газов прибор должен подняться очень высоко, если величина лавления газов на верхнее дно булет все воемя полнятия превышать тяжесть поибора.

 тальной плоскости. Для определения направления может служить компас. Но можно ограничиться и одним цилиндром, если устроить его таким образом, чтобы он мог быть наклюпием в вертикальной плоскости, а также мог бы нметь конусообразное движение. Наклонением цилиндра достигается вместе и поддерживание аппарата в воздуже и движение в торизонтальном направлении».

Этот проект революциопера-изобретателя постигла трагическая судьба. Кибальчич просил представить его на суд специалистов, и ему это было обещано. С нетерпением ждал притоворенный к смерти суждения о ценности его заветной мысли. Близился день казни, а ответа не было. За два дня до казни Кибальчич подал министру внутренних дел следующее прошение: «По распоряжению вашего сиятельства мой проект воздухоплавательного аппарата передан на рассмотрение технического комитета. Не можете ли вы, ваше сиятельство, сделать распоряжение о дозволении мне иметь свительство, сделать распоряжение о дозволении мне иметь свительство, стабо за распоряжение о дозволения мне дозволение о дозволения мне дозволение о дозволения мне дозволение о дозволение о дозволение о дозволения о дозволение о

Ответа не последовало. Кибальчич был обманут: его проект никуда дальше департамента полиции ие пошел и никем ме рассматривался. Чъя-то властная, но черствая рука написала на его предсмертном завещании следующую резолюцию:

«Давать это иа рассмотрение ученых теперь едва ли будет своевременно и может вызвать только неуместные толки».

Чиновинки поступили с проектом по-чиновинчьи: запечатальна в конверт, подшили к делу и похоройтали в архиве. Нужды нет, что этим обрекалась на габрение замечательная техническая идея, одна из самых смельку, кажие когда-либо были высказаны. 36 лет оставалась она неизвестной всему миру, пока революция 1917 года не сизла запоров с дверей полицейского архива. Только тогда дошла до нас заветная мысль Кибальтича.

На языке техники наших дней нзобретение Кибальчича должно быть названо не воздухоплавательным прибором, не самолетом, а звездолетом, потому что этот аппарат мог бы двигаться и в абсолютной пустоте межзвездных простравств. Кибальнчи не подчеркивает этого обстоятельства, являющегося на наш взгляд наиболее замечательной особенностью его изобретения. Не подчеркивает он этого вероятно потому, что в его эпоху, когда люди не умели еще хорошо легать в атмосфере, несвоевременно было думать о полетах за ее пределами. Но по существу это был первый шаг в нетории заказдальнаями.

На этом заканчивается очерк истории пороховой ракеты. Прежде чем перейти к обозрению современного состояния ракетного дела, необходимо познакомить читателя с механия кой ракеты, с условиями ее движения и с вытеклющими из них пеоспективами звезодоплавания.

### хи. источник энергии ракеты.

Ракета — поибоо своеобразный, для большинства дюдей совеошенно непонвычный. С теорией его движения мало кто знаком вне тесного круга специалистов. Механика ракеты оазработана совсем недавно, так что даже и от сведущих профессионалов-пиротехников приходится порою слышать о ракете весьма превратные суждения. Директор известной оакетной лаборатории в Шпандау, лучшей в мире, напечатал в 1928 г. интересную статью о ракетах, где высказал, между прочни сомнение в том, что ракета может работать в пустоте... И это спустя десятнлетне после опубликовання работы Годдарда, на ряде обытов доказавшего обратное! В той же статье немецкий спецналист утверждает, что скорость ракеты к концу горения «не может превыснть той, с какой пороховые газы вытекают из ракеты». \* Утвержденне это, верное для пушечного снаряда, совершенно ошибочно для ракеты, скорость которой, как увидим, может во много раз превосходить скорость струн вытекающих газов.

<sup>&</sup>quot; Cw allmschaus No 22, 1928 r.

Познакомимся же поближе с условиями движения ракеты; необходимо вооружиться этими знаниями, чтобы правнльно разбираться в вопросах звездоплавания.

Начнем с источника энеогин ракеты. Таким источником могут быть как вещества взрывчатые, так и горючие. В чем главное отличие одних от других? В том, что взрывчатые вещества содержат необходимый для горения кислород в самих себе, между тем как вещества, называемые горючими, заниствуют его извне. Порох, нитроглицерин, пироксилинвещества взрывчатые; нефть, светильный газ, спирт - горючие. Впрочем, резкой границы между телами обоего рода поовести нельзя: одно и то же вещество может быть отнесено то к взрывчатым веществам, то к горючим, смотря по условиям горения. Уголь при обычных условиях есть горючее. Но тот же уголь является сильно варывчатым веществом, когда в виде мелкого порошка он облит жидким кислородом и подожжен. Точно так же бензин, горящий на открытом воздухе — безвредное горючее, а смешанный в газообразном состоянии с воздухом должен быть назван сильно взоывчатым вешеством.

Для движения ракеты необходимо, чтобы внутри нее нечто сторало или взрывалось и чтобы тазообразные продукты этой реакции с большею скоростью устремлялись по одному направлению. Какое же вещество всего вытоднее избрать в качестве такого материала? Конечно такое; которое дает продуктам своего сторания наизысшую скорость.

Можно теоретически вычислить, какая предельная кокорость отброса возможна при сгорании в ракете тото или иного вещества. Мы уже выполняли ранее подобные расчеты, когда определями высший предел скорости пушечного снаряда. Здесь придется сделать точно такое же вычисление. В самом деле продукты сторания или варыва получат натебольшую скорость тогда, когда запас тепловой внертии, развиваемый при горении, полностью предйяте в живую силу движения струи вытекающих газов. Нами получена была раньше (тл. VII) соответствующяя скорость для черного пороха (2400 м): это значит, что газы, вытекающи за по

роховой ракеты, не могут приобрести скорость больше 2400 м в сех. Замечательно, что в то время, как в отистрельном орудии не удается (по миению специальстов инкогда не удастся) достигнуть более трети этой предельной скорости, в иовейших пороховых ракетах (Годларда) уже почти достинута маскимальная скорость истечения.

Но порох, в особенности черный, — вовое не самое энергосмкое вещество; он значительно уступает в этом отношения веществам горозчим — керосниу, спирту, даже дровам. Килограмм черного пороха способен развить при взрыве менее 700 б. калорий теплоты: такова «теплотворная способность» пороха, служащая мерой заключенной в нем энергии. Теплотворная же способность горючих веществ, если относить ее к весу горючего вместе с весом необходимого для горения кислорода, " тораздо больше. Топить печи порохом было бы безусловно невыгодно. Тем более невыгодно пользоваться им для движения ракет.

Наиболее богатым источником энергии для ракет был бы

водород, сгорающий с чистым кислородом. Сделаем расчет предсъвиой скорости вытекания продуктов такого горения. Установлено опытом, что 1 кг водорода, сгорая в чистом кислороде, выделяет 26 000 больших калорий тепла. (Правда, часто указывают еще больше число, но при этом не учитывают отого, что при высокой температуре около 10% образующегося водяного пара диссоцирует, т. е. вновь распадается, и реакция горения не доходит до конца). Продуктом горения является 9 кг водяного пара. Каждому килограмму продуктов горения сообщается следовательное 7. е. 2900 б. калорий. Если бы вся эта тепловая внергия

Обычно приводание в справочими жинтах цифры теплоториой способности троричах вществ нелаля инспоредственно сраниваться теплоториой способности пориод поредственно сраниваться теплоториой способностию порода. Надо принять в расчет то, что вървичатие вещества при сторания потребляют свогі обоственнямі жислород, горичаю же заимствуют его извле. Отпося часло калорий и весу горіо-чего, следует повогому жиллочать в втор тес тажке и все потреблямого кислорода. Добавка довольно звичательна — больше все самого горичего, клюдуваму утля потреблено трого-чего, клюдуваму утля потреблено трого-чего, клюдуваму утля потреблено трого-чего, клюдуваму утля потреблено трого-чего, клюдуваму утля потреблен трог серодавия 22 се изследова, 1 чт.

полностью перешла в энергию поступательного движения газовых частиц, то каждый килограмм отбрасываемых газов обладал бы кинетической энергией в 2900 × 427 клм — потому что 1 б. калория, превращаясь полностью в механическую энергию, дает 427 клм работы. С другой стороны, обозначив скорость частиц в струе вытекающих газов буквою с, имеем, что живая сила каждого килограмма отбрасываемых ракетой газов равна, остласно правилам механиков.

$$\frac{1}{9.8} \times \frac{c^2}{2} = \frac{c^2}{19.6}$$
 Kem.

Имеем уравнение:

$$2900 \times 427 = \frac{c^2}{19,6},$$

откуда находим, что скорость с = 4970 м.

Итак, предельная скорость частиц газовой струи, вытекающей из дюзы водородо-кислородиой ракеты, — около 5 км в секуиду.

Сходиый расчет для других видов горючего дает следующие скорости вытекания:

Жидкий к	ислород	н	сп	нρ	τ.							4400	ж
Жидкий к	ислород	Ħ	6	ен	311	٠.						4600	
Читроглиц	дерин .											3660	

Практически удавалось до сих пор добиться лишь 60% втих теоретических скоростей, а для кислорода с бензином (горючего ракеты Германского общества звездоплавания) даже меньше: 2200 м.

Во всяком случае самым выгодиым для ракеты нсточником энергии являются не взрывчатые вещества, а такие «мирчые» горючие, как водород, нефть, бензии.

Варывчатые вещества имеют ту особенность, что они освобождают заключающуюся в них энергию почти мітювенно во миото раз быстрее, чем например смесь нефти и кислорода. Но, как потом увидим, продолжительность сгорания не валяет на величину окончательной скорости, приобретаемой ракетой із среде без тяжеств). То, что ценио для огнестрельного оружия, оказывается бесполезным для ра-

Помимо большой энергоемкости, горючие жидкости имеют перед взрывчатыми веществами еще и то преимущество, что горение их легко поддается регулированию, между тем как взрывание пороха, раз начавшееся, не может быть остановлено, пока не сгорит весь заряд. А для плавного пуска ракеты необходимо иметь возможность регулировать кол гороения.

Какому из гооючих веществ должны мы отдать предпочтение при выборе заряда для ракеты? Мы уже вилели. какое большое значение имеет в этом случае величина теплотворной способности. Более обстоятельное рассмотрение вопроса показывает, однако, что калорийность горючего не является эдесь единственным решающим фактором. Скорость вытекания продуктов горення определяется формулой, составленной из нескольких множителей, средн которой имеется и так называемая «удельная газовая постоянная». \* Так как наибольшую газовую постоянную имеет волород, обладаюшни вдобавок и весьма высокой теплотворной способностью, то жидкий водород с жидким кислородом был бы самым выгодным горючим для ракеты, \*\* если бы не высокая стоимость жидкого водорода и его малый улельный вес (0.07): сжиженный водород требует объемнстых резервуаров и саншком понижает так называемую «поперечную нагрузку» ракеты, делая звездолет мало способным преодолевать сопротивление атмосферы. Повидимому, самое подходящее по энергоемкости и стонмости жидкое горючее — смесь бензина с жнаким кислородом, более дешевое даже, чем черный порох. В литературе (особенно русской) по звездоплаванню не-

\* Газовой постоянной называется величина выражения

 $\frac{p_0V_0}{T_0}$ 

где  $p_0$  — давление газа (в динах на  $cs^2$ ),  $V_0$  — объем газа в  $cs^4$ ,  $T_0 = 273$ .

\*\* Еще выгоднее был бы так называемый одноатомимй волород:

<sup>\*\*</sup> Еще выгоднее был бы так называемый одноатомный водород: атомы его при обратном соединении в молекулы Н<sub>2</sub> выделяют около 100 000 калодий на килогоами.

однократно высказывалась мысль воспользоваться в качестве заряда для ракеты такими горючими составами, которые, обладая выкокой теплотворной способностью, далот не газообразный, а твердый продукт сгорания (порошкообразное тело). Предложение это совершенно неприемлемо. Твердый продукт сторания не обладает никакой скоростью вытеквиних продукт сгорания не обладает никакой скоростью вытеквиних он осадет на стенках дозы. Достаточно вспомнить, что егазовую постоянную в мужно принять равной иулю. Нерационально также и подмешивание к горючим жидкостям таких веществ, которые дают твердый продукт сгорания, в расчете на то, что газы при вытеквяни будут уваекать с собою и частицы плотных веществ. Такое увлечение не может не сопровождаться соответствующим уменьшением скорости газового потока (согласно закону сохранения энергии).

Весьма важный вопрос, связанный с горючим, — температура горения: не будет ли она настолько высока, что распавит стенки камеры сгорания? По мнению проф. Оберта, выдающегося исследователя вопросов звездоплавания, температура в камере сгорания будет около 1500—1800°. При такой температуре технически вполне возможно оградить топку от расплавления.

# ХІП. МЕХАНИКА ПОЛЕТА РАКЕТЫ

Мы подошли к другой стороне механики ракеты: к вопросу о том, от каких обстоятельств зависит окончательная скорость ракеты и— что ве менее важно уженть себе— от каких обстоятельств она и е зависит. Теоретический вывод этих соотношений дая в конце книги: Здесь приводим лишь окончательный результат.

Математический анализ устанавливает, что в среде без тяжести (для простоты пока отвлекаемся от тяжести) окончательная скорость, приобретаемая ракетой после горения, зависит только от двух обстоятельств:

 от той скорости, с какой вытекают из ее трубы газообразные продукты горения;

2) от отношения первоначальной массы ракеты к ее

окончательной массе, т. е. от отношения массы ракеты до горения к массе ее после горения.

Если первоначальную массу ракеты вместе с запасом горючего обозначим через  $M_{I}$ , а конечную массу, когда заряд выгорить, — через  $M_{g}$ , то скорость, приобретаемая ракетой к концу горения, зависит от величины дроби:

 $\frac{M_4}{M_k}$ .

Ни от каких других причии окончательная скорость ракеты в среде без тяжести не зависит. Это — замечательный результат. Оказывается, что продолжительность и порядок горения инсколько не влияют на величину приобретаемой ракетой скорости: «Происходит ли горение равномерио или нет, длится ли оно секунды или тысячелетия — это все равно; даже перерывы инчего не значат» (Циолковский). Второй поучительный вывод тот, что скорость ракеты не обуслованвается вовсе, как можно было бы ожидать, абсолютным коли-, чеством сожжениых веществ; она зависит лишь от отношения массы этих веществ к массе незаряжениой (вернее равояженной) ракеты. Маленькая ракета, заряженная несколькими граммами горючего, может приобрести такую же окончательную скорость, как и исполинская ракета с зарядом в сотни или тысячи тони, — если только окончательная масса ракеты в обоих случаях составляет одинаковую лолю пеовоначальной.

Читатель должен также окончательно отрешиться от распространенного представления о ракете, как об аппарате, оттакивающемся от воздуха. Это стариние колучее мнение потому так живуче, что для поверхностного суждения кажется естественным и бесспориым. Хотя правильный ватлад на механиям полета ракеты установилься уже в впоху Ньютона, ваблуждение это владеет большинством умов еще и в иапи дии, мешая правильно разбираться в вопросах ракетного летания.

Уместио остановиться здесь и на другом заблуждении более тонкого характера. Против возможности межпланетных

передстов выдвигается иередко следующий довод. На земиом шаре не существует такого горючего, энергия которого,
превращенияя в механическую работу, была бы достаточна
для переноса его самого хотя бы на Луну. Килограмм изиболее, энергомкого гориочето—смесси водорода с кислородом — развивает не более 2900 × 427, т. е. 1 240 000 кгм.
Между тем, чтобы удалить 1 кг вещества с земной поверхиости на расстояние Лунк, требуется совершить работу
свыше 6 000 000 кгм. Отсюда делают вывод, что горючее,
которое даже самого себя не может унести на Луну, тем более
бессильно доставить туда еще какой-инбудь груз. Значит,
межпланетиме путешествия — несбыточная мечта; все стремления ее осуществить обречены на польную неудачу.

Рассуждения подобного рода, хотя и высказываются зачастую сведущими в других отношениях ввторами, свидетельствуют о полном незнакомстве с условиями работы ракеты. Забывают, что ракета воясе не несет с собою запаса горючего на протяжения всего пути. Она сжигает и отбрасывает свое горючее еще по соседству с Землей, в первые несколько минут полета; весь же остальной путь ракета летит за счет внертии, запасенной в течение этих немногих минут торения,

Кроме того, иадо помиить, что межпланетная ракета расходует массу горючего, значительно превосходящую массу полезного груза ракеты.

Обратимся теперь к языку математических символов, чтобы отчетливее охватить условия движения ракеты. Обозначим, как прежде, начальную массу ракеты, т. е. массу ее вместе с зарядом, через  $M_{\star}$ ; массу ракеты после израсходования заряда, ее конечную массу —буквою  $M_{\star}$ . Скорость, с какою продукты сторания удальнотся от летящей ракеты, обозначим буквою с. Наконец, скорость, приобретаемую самой ракетой по израсходования запаса горючего (в количестве  $M_{\star}$ — $M_{\star}$ ) обозначим чося съ

Между втими четырьмя величинами  $M_i$ ,  $M_k$  с и v существует зависимость, впервые установленняя нашим соотечественником К. Э. Циолковским; мы в праве называть 
ее «формулой Циолковского». А именно:

для всякой ракеты, летящей в пустоте и в среде без тяжести, справедливо следующее равенство («уравнение ракеты»):

 $\frac{M_i}{M_i} = 2,72^{\frac{v}{G}}.$ 

Значение букв, входящих в уравнение ракеты, нам мавестно. Что же касается фигурирующего в нем числа 2,72, то знакомые с математикой, конечио, узнают в нем основание натуральных догарифиов (с= 2,71828...).

Рассмотрим несколько следствий из этого уравнения. \*

Прежде весто мм видим, что ракета может двигаться во много раз быстрее продуктов сгорания — в противоположность пушенному спараду, который не может муаться быстрее, чем толкающие его пороховые газы. Действительно, если мм желаем, чтобы ракета двигалась в 10 раз быстрее вытекающих из нее газов, т. е. чтобы отношение  $\frac{\sigma}{c}$  равнялось 10, мы должны положить в формуле ракеты  $\frac{\sigma}{c}$  — 10; тогда  $\frac{M_b}{M_b} \approx 2,72^{10} = 2200$ , т. е. заряженная ракета должна быть в 2200 раз тяжелее незаряженной; пли, иными словами — заряд должен по весу составлять  $\frac{\sigma}{2000}$  то долю веса ракеты. Теоретически, это возможно, практически же, конечно, неосуществимо. Но при меньших значениях  $\frac{\sigma}{c}$  получаются для  $\frac{M_b}{M_b}$  более благоприятные соотношення. Так, если скорость ракеты должна только вдвое превышать скорость

вытекающих газов, то отношение  $\frac{M_i}{M} = 2.72^2 = 7.4.$ 

 $q = M_k (2,72^{\circ} - 1),$ 

т. е. масса варяда q разва масса  $M_k$  полозиого груза, умноженной на выражение в скобках.

<sup>\*</sup> Путем преобразования можно придать предыдущему уравнению и ниой вид, а именю:

Это значнт, что вес заряда должен составлять  $\frac{64}{74}$ , т. е. 87% веса ракеты.

Вот несколько частных случаев.

. Отношение $\frac{v}{c}$ екорости выте- кания гавов	1	2	3	4	5	10
женной ракеты к весу незаряженной	2,72	7,4	20,1	54,6	148	2 200

Итти далеко в смысле увеличення скорости ракеты, как видим, в реальных условиях не удастся: числа второй строки растут чересчур стремительно. Если бы мы пожелали например добиться скорости ракеты в 20 раз большей скорости вытекания газов, нам поншлось бы зарядить ее количеством горючего, которое в 50 миллнонов раз больше веса незаояженной ракеты! Напомним, что в цистерне с керосином содержимое только в 13 раз тяжелее тары; даже в пчелиной ячейке мед веснт всего в 60 раз больше, чем восковая оболочка. Технике, вероятно, никогда не удастся соорудить ракету, которая в заряженном состоянии превышала бы вес незаряженной ракеты хотя бы только в 100 нли даже в 50 раз. Едва ли поэтому на практике придется иметь дело со скоростями ракеты, превышающими скорость продуктов горения более чем в 4 раза. Отсюда понятно, как важно для развитня ракетного дела добиться большей скорости вытекания газов. Каждая лишняя сотня метров скорости газов создает заметную экономню в грузе горючего, который берет с собою ракета.

Становится очевидной необходимость перехода от пороха к горіочим жилкостям для достижения значительных скоростей полета. Если для ракет «земного» назначения порох оказывается еще достаточно энеогоемким зарядом, то для перелетов космических он уже совсем непригоден. В виде

1. Какой заряд пороха необходим ракете, предназначаемой для переброски бомбы в 50 кг весом с максимальной скоростью 500 м в сек.?

Пусть скорость вытекання пороховых газов из дюзм равна 1000 м в сек. (половине достигнутой в опытах Годдарда). Если некомый заряд х, то по формуле Циол-ковского:

$$\frac{M_i}{M_b} = \frac{50 + x}{50} = 2.72^{\frac{500}{1000}} = \sqrt{2.72} = 1.6.$$

Легко вычнелить, что х = 30 кг. При скорости вытекания пороховых газов 2000 м в сек. достаточен для этого еще меньший заряд — 14 кг.

2. Какой заряд необходим для переброски одной тонны полеэного груза с Земли на Луну?

Чтобы долететь до Луны с наименьшим расходом горючего, ракета должна быть снабжена запасом энергии, отвечающим скорости 12 240 м в сек. (Приложение 4-е). Возьмем наибольшую скорость вытекания пороховых газов, 2400 м в сек., и составим уравнение:

$$\frac{M_i}{M_b} = \frac{x+1}{1} = 2.72^{\frac{12\ 240}{2\ 400}} = 2.72^{5,1} = 160.$$

Отсюда x = 159. Заряд должен составлять  $\frac{159}{160}$  веса ракеты; на долю полеэного груза остается 0,6% общего веса. Из-

лишне говорить, что это конструктивно неосуществимо. Пользувсь же жидким горючим, со скоростью вытекания газов 4000 м в сек., мы получаем гораздо более благоприятные соотношения:

$$\frac{x+1}{1} = 2,72^{\frac{12}{4000}} = 2,72^{8,06} = 20,$$

откуда x = 19. Заряд составляет  $\frac{19}{20}$  общего веса, и на долю полезного грува приходится уже 5%.

Читателю должна быть понятна теперь та задача, которую поставили перед собой работники звездоплавании на вынешнем этапе его развятия: во что бы то ни стало изобрести ракету с жидким зарядом. Будущее имеют только такие ракеты; без них заманчивые цели звездоплавания инкогда не будут претворены в действительность. В далыейших главах мы побсесдуем о результатах этих изобретательских стремлений.

Перейдем теперь к следующему пункту механики реактивного движения. Как вычислять с и л у, с какой продукты горения давят на ракету? Ала этого достаточно знать колячество съссекуидно потребляемого горичего и скорость вытекания газов. Расчет основан на влементарных положениях динамики. По закону противолействия, колячество движения (m-o), присущее вытекающим газам, в каждый момент равно количеству движения (M-v) самой ракеты. Последнее же равно натиску силы, увъскающей ракету (Pt=Mv). Значит (считая t=1 сск.), имеем, что искомая сила напора на ракету ована

#### F = mc

где m — масса ежесекундно потребляемого горючего, а c — секундняя скорость газовой струн. Если, например, ракета съигает 160  $\epsilon$  бензина в секунду, а продукты сгорания вытекают со скоростью 2000 m = 200 000 см в сек, то сила напора на ракету (или сила тяги) составляет

 $160 \times 200\ 000 = 32\ 000\ 000\ дин = около 32$  кг.

В связи с этим у немецких работников ракетного дела принято характеризовать ракетный мотор такою дробью:

Например сейчас упомянутый мотор условно обозначается так:

$$T_{\text{MII}} = \frac{0,16}{32}$$
.

Как раз такой мотор ставился, между прочим, на ракету берлинского «Союза ввездоплавания»; он весил всего чет-

верть килограмма. Там же изготовлен и более сильный мотор типа  $\frac{0.32}{64}$ , весящий 1,5 кв. Три мотора типа  $\frac{0.32}{32}$ достаточны, чтобы поднять в стратосферу ракету, построенцую герман-

чтобы поднять в стратосферу ракету, построенную германскими звездоплавателями.

Нам предстоит еще расмотреть вопрос о влиянии силы

Нам предстоит еще расмотреть вопрос о влиянии силы тижести на полет ракетты. До сих пор мы вели расчеты в предположении, что земная тяжесть на ракету не действует. Вопомиим однако, что под влиянием земной тяжести все тела блия поверхности Земли падалот с секундиям ускорением около 10 м. Отсюда прямо следует, что если ракета должна в среде без тяжести получить движение отвеспо вверх с секундиым ускорением 40 м, то, взлетая от Земли, она получит ускорением 260 м. Далее, если собственное ускорение ракеты ме нь ше ускорения земной тяжести, то такая ракета вовсе не будет подниматься на Земле, как бы долго ии продолжалось горение и сколько бы горичего ни было израсходовано. Наконен в случае р а ве и ства обоих ускорений ракета представляет картину, совершенно необычайную: она неподвижно висит над Землей все время, пока происходит горение, а по окончании его — падает на Землю.

Как видим, быстрота сгорания, обуслованвающая нарастание скорости ракеты, определяет в среде тяжести
судьбу ракеты; если горение идет слишком медленным темпом, отлет ракеты вовсе не состоится. Математическое рассмотрение вопроса (оно приводится в Приможении 3-м) показывает, что в условиях тяжести скорость отвесного поднятия
ракеты всегда несколько меньше той, какую получила бы
ракета, израсходовав равний запас горючего в среде без тяжести. Чем больше собственное ускорение ракеты по сравнению с ускорением тяжести, тем меньше различие между
скоростью ракеты в среде без тяжести и в условиях тяжести.
Но так как человеческий организм может безопасно переносить не более чем трехкратное увелячение земной тяжести, то
при отлете с Земли придется практически весьма считаться
с этим различием.

Кроме силы тяжести, отлету ракеты с поверхности Земли

лоджна поепятствовать и атмосфера. Мы не можем рассматомвать в этой кинге влияние сопротивления воздуха на движение ракеты — вопрос этот чересчур сложен. Ограничнися указаннем на то, что работа преодоления ракетой атмосферного сопротивления гораздо меньше, чем работа преодоления тяжести. При весе ракеты 10 т, площади поперечного сечення 4 м<sup>2</sup> н ускорении ее движения — 30 м. давление взоывных газов на нее будет равно 30 т; сопротивление же атмосферы, по расчетам К. Э. Циолковского, при хорошо обтекаемой форме ракеты, не будет превышать 100 кг. Проф. Обеот, геоманский теоретик звездоплавання, считает, что сколость ракеты, отсылаемой с Земли в бесконечность, уменьшается сопротивлением атмосферы всего на 200 м в сек. Для ракет земного назначення, продетающих в атмосфере значительную часть путн, величина сопротнвления больше, чем для космических. В случае отсылки, например, ракеты на Луну (при выборе наиболее экономного проекта) максимальная скорость достигается на высоте 1700 км — далеко за поелелами атмосферы. Плотный же слой атмосферы. толщиной 50 км, прорезается с довольно умеренной скоростью, которая лишь на уровне 50 км достигает 1,7 км в сек. — величины порядка скорости снаряда сверхдальней аотналеони. Здесь, следовательно, нет места тем опасенням, которые нередко высказываются протнаннками звездоплавания -- что ракета не в силах пробить воздушный панцырь нашей планеты. Точно так же и пои возвращении из космического перелета снова на Землю ракета вступит в плотную часть нашей атмосферы вовсе не со скоростью, близкой к скорости метеоров.

Присутствие атмосферы, — отметим кстати, — не только не является препятствием к осуществлению межпланетных перелетов, но, напротив, должно быть рассматриваемо вык фактор, без которого они едва ли могли бы быть когданибудь реализованы. В самом деле: если атмосфера несколько увеличивает расход горючего при отлете с Земли, то зато она же создает огромную экономию горючего при возвращении ракеты из межпланетного рейса, давая возможность затормозить ракету почти без расхода горючего (подробнее об этом будет сказано в другом месте).

Часто задают вопрос: может ли ракета в мировом пространстве изменить направление своего полета? Комечно может, и это достигается весьма простыми средствами. Так как ракета легит всегда в сторону, противоположную направлению вытекающей струи газов, то для изменения направления полета ракеты достаточно изменить направление газовой струи. Достичь этого можно двояю: либо сделать дюзу поворотной, либо установить близ ее отверстия руль направления. Таким путем ивлот ракеты может изменить ее курс ... и даже вовее поверпуть ракету на 180°.

### хіv. звездная навигация.

#### Скорости, пути, сроки.

Первое, что требует разрешения при обсуждении условий звездоплавания - это вопрос окорости: какою скоростью необходимо снабдить отправляемый с Земли звездолет, чтобы он мог выполнить тот или иной межпланетный рейс? Некоторые из относящихся сюда числовых данных уже приводились ранее. Мы знаем, что круговой облет земного шара осуществляется при секундиой скорости (за пределами атмосферы) в 7.9 км, а при затрате энергии, отвечающей скорости 11,2 км, звездолет совершенно освобождается от цепей земного тяготения. Земного. — но не солнечного. Ракета. которая ринется с Земли с такою скоростью в направлении годового движения нашей планеты, превратится как бы в самостоятельную планету, кружащуюся не около Земли. а около Солица со скоростью 30 км в сек. Она сможет беспрепятствению удаляться от Земли по ее орбите, но не сможет еще уйти от власти Солица, могучее притяжение которого будет удерживать ее на определенном расстоянии. Чтобы ваставить ракету удалиться от Солица, т. е. описывать более обширную орбиту, нужно своевременно увеличить ее скорость, либо же с самого начала бросить ее в пространство

с уведиченной скоростью. Если мы желаем, чтобы звездолет мог свободно перемещаться по всей планетной системе и дляж вовсе покннуть царетво нашего Соляца, мы должны снабдить его внергией, соответствующей скорости 16,7 км в сек. При скорости промежуточной между 11,2 км и 16,7 км ракета сможет долететь до орбиты любой из планет нашей системы. Какая же минимальная скорость нужна для достижения с Земли той или иной планеты? Расчет в дает следующие цифры:

Для достижения с Земли орбиты	Необходима миннмальная начальная ско- рость (км/сек)
Меркурия	13,5
Венеры.	11,4
Марса	11,6
Юпитера	14,2
Сатурна	15,2
Урана	15,9
Нептуна	16,2
Плутона	16,4

Здесь надо сделать два пояснения. Прежде всего слово «скорость» в этих случаях ссть не столько мера быстроты передвижения, сколько мера запаса внергия звезаролета. Во- вторых, не следует думать, что, покинув Землю с некоторою скоростью, ввездолет сохраняет ее во все время перслета, нет, скоростью в пути изменяется согласно второму закону Кеплера: звездолет срижется тем медлениее, чем дальше уходит он от центра притяжения.

Будущему звездоплавателю придется отчаливать не только с Земли. В далеких странствованиях с посещением других планет он должен будет вэлетать на своем корабле с их поверхности. Какие понадобятся скорости для освобождения от их притяжения? Это можно вычислить, зная ра-

<sup>\*</sup> Как выполняются подобные расчеты, показано в конце иниги.

диус планеты и напряжение тяжести на ее поверхности, \* Результать: вычислений даны в следующей табличке:

Планета	Необходимая начальная ско- рость (км/сек)
Земля	11,2 2,4 5 10,3 3,7 60 35 22 24 4,9

Труднее всего было бы подняться с поверхности (фотосферы) Солнца, если бы это могло поналобиться: нужна секундная скорость в 618 км. Зато с лунной поверхности можно отлететь при скорости всего в 2,4 км, не слишком далекой от той, с какой пушечные ядра поквдали жерло сБерты» при бомбардировке немцами "Парижа с расстояния 120 км.

Небесные тела, от которых всего легче отчаливать космическому кораблю — это астероиды и мелкие планетиме спутники. Чтобы покинуть, например, поверхность одного из спутников Марса — самых крошенных на известных нам планетных лун, достаточно было бы сообщить ракете начальную скорость всего лишь 20 м в секунду. Отсюда ясно, какое важное значение приобретут в будущем подобные миниатторные небесные тела в качестве удобных пристаней и рейдов для временных стояном космических кораблей.

Зато высадка на Юпитер (н обратный взлет с него) совершенно неосуществимы при тех средствах, которые мы можем предвидеть. Действительно, для подъема с Юпитера

В Приложениях выведена соответствующая формула и сделан примерный расчет (стр. 173).

нужна начальная скорость 60 км в сек. — в 12 раз большая, чем скорость вытекания газа в водородной ракете. Но если  $\frac{v}{c}=12$ , то  $\frac{M_l}{M_k}=2$ ,  $7^{12}=\infty$ коло 160 000 (См. уравнение ракеты). Устроить ракету в 160 тыс я ч раз более легкую, чем заключеный в ней запас горючего, — конечно немыслимо. Вообще, посещение больших планет — Юпитера, Сатурна, Урана, Нептуна — вопрос, не разрешенный современной теороей звездольдавания.

От скоростей перейдем к маршрутам путешествий и к их продолжительности. С путями следования космических кораблей дело обстоит довольно своеобразно. Казалось бы, в просторе межпланетных пустыны самый естественный и выгодный путь — прямая линия. Где, как не в мировом пространстве, целесообразен был бы тот примитивный способ решения дорожного вопроса, помощью которого Николай I паметил некогда направление Октябрьской дороги — прокладывать пути по линейке? Между тем именно прямые направления явятся в ввездной навигации редким исключением, правилом же будут пути кривые. Кратчайший в геометрическом смысле путь окажется в практике звездоплавания на столько невыгодным в смысле раскодования горочего, что им совершенном возвоможно будет вогользюваться.

Мы поймем происхождение этого парадокса, если вспомним, что рамета, покидающая земной шар по даправлейнию раднуса (точнее — нормали) земной орбиты, сохраняет и ту скорость, какую имеет земной шар, т. е. 30 км по направлению, перпендикуларному к радиусу. Если бы мы пожелали направить звездолет по кратчайшему пути на Марс в момент противостояния, то должны были бы прежде всего сести к нулю 30-км скорость звездолета по касательной к земной орбите. Для уничтожения этой скорости нет другого средства, как сообщить ракете такую же скорость в противоположном направлении. Значит еще до начала собственно полета на Марс звездолет должен развить скорость 30 км в сек., для чего при нефтяном горючем потребовался бы запас его в 1500 раз тяжелее самой ракеты. Уже и это совершение неисполнимо, — а ведь нужно еще иметь запас горючего для сообщения ракете значительной скорости по направленно к орбите Марса; и наконец понадобится весьма много горю- чего для безопасного опуска на Марс, так как, приблизившись под прямым углом к его движению, звездолет должен приобрести ту скорость, с какою Марс движется по орбите (24 км в сек). Общий итог настолько колоссален, что неосуществимость подобного полета становится совершенно бесспорной.

Сходные затруднения представятся при полете по прямому пути и к другим планетам, безразлично — внешним или

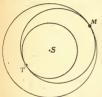


Рис. 22. Маршрут наивыгоднейшего перелета с Земли (T) на Марс (M).

внутренним. Приходится поэтому отказаться от прямодииейнях маршрутов и набрать ниме путн. Как мореплаватели для передвижения паруеных судов подъзруютья морекним и воздушными теченяями, так звездоплаватель будут подъзоваться притяжением Солица, направляя свои корабля по путям, определенимы закопами небесной мень имы закопами небесной какинки. А этн дороги — не прямые: естественный путь

вальноса, более наи менее вытянутого. Как и всякое небесное тело, звездолет должен двигаться по коническому сечению.

Рассмотрим сначала путешествие на соседние с нами планеты — Марс и Венеру. Лунные маршруты сложнее, и о них мы поговорим особо.

Полет на Марс с наименьшим расходом внергии может быть осуществлен по валингическому пути, который охватывает земную орбиту и лежит ввутри орбиты Марса, касакообенх орбит в начальной и конечной точках путешествия. Рис. 22 поживет смазавлюе: Т— положеные Земам. М— щоложение Марса; вллию TM — путь перелета. Ракета должна покинуть земной шар с такою скоростью, какая необходима, чтобы, поднияясь закочам небеской механики, направиться по вллипсу TM. Первоначальный запас скорости донесет ракету до точки M, гле (если надлежащим образом выбратъ момент отправления) будет находиться Марс; обозрев Марс, не синжаясь на него, пассажиры умчатся в ракете по другой половине вллиптического пути к исходной точке T. Но найдут ли они заесь в момент прибытия родиную планету) Нег, потому что все путешествие по такому маршруту займет 519 суток, и Земля окажется далеко от своего прежиего положения.

Отсюда возникает необходимость выждать искоторый срок, пребывая в положении спутника Марса, прежде чем путчиться в обратный путь. По расчетам германского теоретика звездоплавания В. Гоманна, период выжидания при полеге на Марс должен длиться 450 суток, так что все путешествие в оба коида отникие 770 суток. Таков самый экономий, в смысле расхода горючего, маршрут. Сократить продолжительность возможию лишь за счет увеличения скорости, т. е. расхода горючего.

Лля трехлетиего путешествия в мировом пространстве потребовалось бы прежде всего снабдить пассажиров огромиым запасом пищи. Можно ли рассчитывать на изобретение в будущем каких-нибудь питательных пилюль, которые при инчтожном весе вполие насытят человека? Не входя в подробности, скажем прямо, что подобные мечты совершенио несбыточим, «Покуда человек остается человеком, а поисода, в которой мы живем, не перестает быть сама собой, мечтать о насышении человека несколькими таблетками так же мало основательно, как верить, что кто-либо мог пять тысяч человек насытить тремя клебами» (Б. Завадовский: «Может ли человек насытиться таблеткой?»). Минимальный вес суточиого пищевого пайка на одного человека не может быть инже 600 г. Это составляет при путешествии на Марс запас пищи свыше полутониы для каждого пассажира, а следовательно -миого десятков тони избыточного гооючего.

Вообще, осуществление перелета на Марс встречает ряд самых серьезных затруднений, пути к разрешению которых в настоящее время еще не намечены.

Но как бы впоследствии ин были разрешены вти вопросы, лететь на Марс во всяком случае придется не по прямому пути в 60 миллионов кнометров, а по гораздо более длиному окружному пути, пользуясь даровою силою притяжения Солица, нашего испытанного союзинка в работе на Земле. «При путешествии вы Марс и обратию, — говорям покойный теоретик звездоплавания И. В виклер — тяготение является врагом в течение десяти минут, зато в течение ряда лет — нашим доугом».

Подобным же образом можно заставить работать Солице и при перелете на другую нашу соседку—Венеру. Здесь также надо нзбрать кружной путь, по эланису, который в этом случае будет касаться извне орбиты Венеры и изнутри — орбиты Земли. Путешествие в один конец по такому эланису продлится 147 с небольшим суток, а польный оборот — 295 суток. Возвращение же на Землю без расхода торночего возможно только через два с лишним года, после 470-стугоного ожидания в качестве спутника Венеры.

Впрочем ниженером Гоманном разработан проект более кратковременного путешествия к Венере (без высадки) с возвращением на Земмо: при сравнительно небольшом дополнительном расходе горючего в пути общая длительность перелета может бышь сведена к 1,6 года. Тем же исследовательем предложем маршрут 1½-годового шутешествия с п р и бл и ж е и и е м Марсу и к Венере (и ближе 8 миллюнов км). Другой исследователь этого вопроса, вемецкий инженер П и р ке, разработаль маршруты, уменьшающие продолжительность перелета на Марс до 192 суток, а на Венеру — до 97 дней; но эти маршруты связаны е гораздо большим расходом горючего. При желании еще более ускорить путешествие на Венеру, можно избрать путь по вллянсу, касающемуся орбит Земли и Меркурия. Этот маршрут отнял бы всего 64 дия, но, колечию, был бы еще менее экономичен.

Обратимся теперь к лунным путешествиям и рассмотрим

два проекта: первый — полет на Луну с высадков. на ней; второй — вылет за лунную орбиту с целью обозрения недоступной для нас «задней» стороны ночного светнла. (Читателю, вероятно, известно, что "Луна, обходя вокруг Эемли, обращена к ней все время одной и той же своей стороной; противоположной стороны нашего спутника мы видеть не можем, и о физическом ее устройстве нам ничего не известно.)

Полет на Луну с высадкой на ней может быть нанболее экономно осуществлен по тому плану, который разработан был еще Жюлем Верном. Ради сбережения гооючего нало направить ракету сначала по вытянутому эланпсу (рис. 23), один фокус которого совпадает с центром Земли. самая же удаленная от Земли точка находится в месте равного притяжения обоих небесных тел. (Для простоты мы считаем пока Луну неподвижной.) Путь по этому эллипсу в один конец, от Земли до точки А. ракета пролетит с запасом скорости, полученным при первоначальном горенин, без дополнительного расхода горючего в дороге. Достигнув точки А, ракета, предоставленная самой себе, отправилась бы в обратный путь по другой половине эллниса. Но вмешательство пилота, пускающего на короткое время в действие взрывной механизм, сообщает ракете скорость такой величины и такого направления.



Рис. 23. Наивыгодмейший путь перелета с Земли (Т) на Луну (L). Путь перегибается в точке (A) равного подтяжения.

что звездолет меняет курс: он следует по дуге другого, меньшего влапіса, которая и приводит его к поверхности Луны. Движение Луны по ее орбите кургом Земли изменяет вид пути ракеты, — но в общем он сохраняет S-образную форму с точкой перетиба на расстоянии 40 000 км от центра Луны.

Пополню схему некоторыми подробностями, основанными на монх расчетах (приведенных в Приложении 4-м). Ракета поднимается с эемной поверхности сначала с небольшой скоростью, которая по мере валета все возрастает и достигает максимума — 9780 м в сек, относительно Земли — минут через 6 от начала полета. К этому моменту ракета оставит далеко позади себя всю толшу атмосферы, так как будет находиться на высоте около 1700 км. Плотную часть атмосферы ракета пролетит с умеренной скоростью, не превышаюшей 1.3 км в сек. (на высоте 30 км). Отпалают поэтому опасения, что вследствие сопротивления атмосферы стенки ввездолета оасплавятся. Когда ввездолет накопит скорость 9780 м. т. е. на высоте 1700 км, пилот прекращает работу ракетного мотора и предоставляет кораблю лететь по инерцин, постепенио убавляя скорость под действием вемного тяготения. Линии равного притяжения Землею и Луною звездолет достигает таким образом со скоростью, близкою к нулю, Отсюда начинается падение на Луну. Приблизившись к ее поверхности до расстояния 90 км, ракета доджна повернуться дюзами к Луне и возобновить горение. Газы, вырываясь из дюз по направлению к Луне, замедляют своей реакцией стремительность падения и в течение одной минуты понижают его скорость от 2300 м до нуля.

Какова продолжительность этого путешествия? Вычисление дает следующий результат. От Земли до точки равного притяжения ракета будет взлетать 4,1 суток. Отсюда начнется падение на Луну. Если бы падение ото совершалось только под действием притяжения Луиы, оно длилось бы 1.4 суток (33.5 часа). Но ракета подвержена также притяжению Земли. замедляющему падение; расчет показывает, что земное притяжение удванвает продолжительность падеиня ракеты на Луну, так что общая длительность путеще-

ствия:

#### 4.1 + 2.8 = 6.9 cytok.

Итак, перелет на Луну, — если вести его самым экономным образом в смысле сбережения горючего. - должен отнять целую неделю. При этом на 7 суток путешествия ракета летит под напором газов всего лишь 7 мин., остальное же время — по ннерции.

Если технические условия позволят не быть столь эконом-

ными в горючем, то срок путешествия на Луну можно будет сократить. Так, если отослать звездолет со скоростью — на высоте 1600 км — 10 км в сек., он достигиет ланин равиого притяжения через 43 часа со скоростью 1500 м в сек., а отголда долетит до Луны в 6 часов, употребив на весь перелет только двое суток.

При первых полетах однако нельзя будет осуществить сразу спуск на лунную почву, а придется лишь облететь вокоуг Луны один или несколько ода на

весьма близком расстоянии для тщательной рекогносцировки. Такой обследовательский круговой полет потребовал бы сравнительно небольшого дополнительного расхода горючего.

Проект полета за орбиту Луны для осмотра недоступной земному наблюдателю части. Небито сетила подробно разработан В. Гоманном в кинге «Досигаемость, небесных тел» (Берлин 1925 г.). Предлагаемый им маршрут наображен на рис. 24, где одновременные положения ракеты и Луны обозначены одинаковыми цифрами при буквах R (ракета) и L (Луна). Рамета поклает Земло в точке  $R_0$  и, побывав

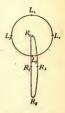


Рис. 24. Маршрут вылета за орбиту Луны по проекту Гоманиа.

в точках  $R_1$ ,  $R_2$ ,  $R_3$ , возвращается к исходной точке. Время стлета выбирается с таким расчетом, чтобы в продолжение всего путешествия ракета не прибамжалась к  $\Lambda$ уме больше чем на половниу раднуса лунной орбиты; притяжение ракеты  $\Lambda$ упною никогда поэтому не будет превышатъ  $\Lambda$  одновременного притяжения Земли и следовательно и зменит движение ракеты весьма незначительно. Наблюдать «заднюю» сторому  $\Lambda$ уных (а это и является целью путеществия) можно будет из точки  $R_1$ , колуса спутини наш находится в  $L_2$ . Комечию оменіт отлета должен быть так выбран, чтобы в точке  $L_2$   $\Lambda$ уна была в фазе новолуния (тогда задняя ее сторона залита солнечным светом).

Таков предлагаемый Гоманном маршрут. Рассмотрим условия его осуществления. Ракета, покинув Землю с секундной скоростью 11 200 м, достигает расстояния 40 000 км от поверхности Земли; к этому моменту скорость ракеты должна, как показывает расчет, поинзиться до 4350 м. Гомани въчислял, что если, находясь здесь, ракета увасничит горением свою скорость всего лишь на 110 м, то этого окажется достаточным, чтобы она направилась по вллипсу, отдалениейший пункт которого В., дежит на расстоянии двойного раший пункт которого В., дежит на расстоянии двойного ра-



Рис. 25. Вальтер Гомани, германский теоретик звездо-

диуса лунной орбиты (800 000 км). Чтобы возвратиться к Земле после лостижения этого коайнего пункта, ракета должна получить снова небольшую поибавку скорости (90 м). Значит помимо начального взоывания, отпоавляющего ракету в ее межпланетный рейс, путешествие потребует еще два кратковременных взрывания в пути с небольшим расходом горючего. Продолжительность полета исчислена Гоманном в 30 суток. Пассажирам прилется взять с собою, по расчету автора проекта, до 2800 г пороха и около 3 г необходимых припасов, Пользование,

вместо пороха, бензином (и кислородом), как мы знаем из предыдущей главы, значительно уменьшило бы груз горю-

Плавание по океану вселенной потребует от пилота умения ориентироваться в маровом пространстве, т. е. определять положение ракетного корабля в каждый момент путешествия. Как это будет осуществляться? Как будет знать морям вселенной, что корабль идет правильным курсом, а не уклонился от предначертанного пути, не отстал, не залетел чересчур далеко вперед?

Ориентирование в мировом пространстве представляет по

существу не слишком сложную астрономическую задачу. Весь путь ракетного корабля вычислен заранее. Вместе с тем заранее определены для каждого момента путешествия: 1) угловая величина земного шара и той планеты, к которой звездолет направляется; 2)- неподвижные звезды, между которыми Земля и планета назначения должны быть видимы. Во время полета пилот измеряет угловую величину земного шара и положение его между звездами. Если окажется, что видимые размеры Земли больше предвычисленных, то это будет означать, что корабль нелостаточно удалился от Земли, т. е. летит слишком медленно. Если Земля будет видиа не возле тех звезд, которые должны окружать его по расчету, то это даст указание на необходимость соответственно изменить направление полета. Ориентирование по небесным светилам облегчается тем. что за пределами атмосферы небо всегда чисто, и звезды видиы даже пои свете Солица.

Одного весьма важного вопроса — спуска — мы до сих пор почти не касались; спуск ражеты на планету и затруднения, связанные с ими, будут попутно рассмотремы в дальнейших главах.

Многих интересует, во что обойдется сооружение и отправка авездолета на Луну. Хотя делать сколько-инбудьточные финактовые расчеты в этой области невозможно, приведу результат примерной калькуляции, выполненной австрийским исследователем вопросов звездоплавания Гвидо Пнуке. Ои полагает, что постройка и отправка на Луну первой пассажирской ракеты в>500 т весом обойдется 3½ миллиона марок; а вместе с предварительными опытами первый зунный перелет потребует расходов круглым числом — 10 миллионов марок.

## ху. проекты к. э. циолковского.

После этих общих замечаний перейдем к рассмотрению образца конкретиюто проекта межпланетного перелета, избрав для этого план нашего соотечественника К. Э. Ц и ол к о вс к о г о, теоретические изыскания которого опередили иссле дования других деятелей на том же поприще не только по времени, но зачастую и по полноте и разносторонности.

Изложить, подробно содержание его интересных исследований — задача научного сочинения, а не популярной книги. Мы можем разверыять перед читателем только общий план завоеваний мирового пространства, как он вырисовывается в последних работах К. Э. Циолковского. \* Этот очерк помете читателло если не представить себе, то по крайней мере



Рис. 26. К. Э. Циолковский, «патриарх авездоплавания» (родился в 1857 г.)

ощутить основную линию грядущего развития заатмосферного летания. \*\*

Отлет межпланетной ракеты с Земли состоится где-нибудь высокой горной местности. Должна быть тю яготов лена поямая ровная дорога для разбега, илушая наклонно вверх под углом 10 — 12 градусов. Ракета помещается на самодвижущемся экипаже, - например автомобиле. мчашемся с наибольшею возможною него скоростью. Получив таким образом начальный разбег, ракета начинает свой самостоятельный восходящий полет

под действием взрывающихся в° ней горючих веществ. По мере возрастания скорости, кругизна взаета постепено уменьшается, путь ракеты становится все болое пологим. Вынырнув за атмосферу, аппарат-принимает горизонтальное направление и начинает кружиться около земного шара в расстоянии 1—2 тысяч километров от его поверхности, наподобие спутника.

Главным образом в кинге «Исследование мировых пространетя реактивными приборами». Калуга 1926 г.
 Далучейший текст этой главы просмотрем и отчасти пополиен К. Э. Цис.ковским.

По законам небесной механики это возможно, — как мы уже говорили, — при секундной скорости 8 км. Скорость эта достигаетка постепенно: вэрывание регулируют так, чтобы секундное ускорение не слишком превышало привычное нам ускорение земной тажести (10 м).

Благодаря этим предосторожностям искусственная тяжесть, возникающая в ракете при взрывании, не представаяет опасности для пассажиров.

Так достигается первый и самый трудный этап межпланетиого путешествия — превращение ракеты в спункия
Земли. Чтобы заставить теперь ракету удалиться от Земли
на расстояние Луны или еще далее — в другие зоны нашей
солиечной системы, — потребуется лишь, добавочным варыванием, увеличть в 15½ — 2 раза скорость той же ракеты
«Так мм можем, — пишет К. Э. Цнолковский, — добраться
до астероидов, маленьких планеток, спуск на которые, по малой на них тяжести, не представляет трудности. Достинура
этих крохотных небесных тел (от 400 до 10 и менее километров в диаметре), мы получим обилие опорного материала
для космических путешествий» ...

Остановимся подробнее на этом первом и решающем этапе межпланетного путешествия, обстоятельно рассмотренном в исследовании К. Э. Циолковского.

Мм сказали раньше, что начальный разбег сообщается ракете автомобилем. Но для этой цели пригодны вообще любые транспортные средства: паровоз, пароход, авроплан, дирижабль. Годилась бы даже пушка, пороховая или электромагнитиза, если бы необходимость делать е чрезвычайно длинной (ради ослабления искусственной тяжести в снаряде) не увеличивала чрезмерио ее стоимости. Однако всеми перечисленными средствами (кроме пушки) нельзая надеяться достичь скорости больше 700 км в час (200 м в сек). Причина та, что окружная скорость на ободе колеса или па комечных точках пропельера не должия превоходить 200 м в сек.,— иначе вращающемуся телу угрожает разрыв. Между тем чрезвычайно важно довести скорость ракеты до возможно большей величины еще на Земле, при первоначальном разбеге, так как это создает весьма заметную экономию в количестве запасаемых ракетой веществ для взоывання.

Взамен автомобиля или какого-инбудь другого колссного экипажа Циолковский предлагает воспользоваться для разбега опять-таки ракетой. Эту вспомогательную ракету он называет «земной», — в отличие от «космической», предлазначенной для межпланетного рейса. Ракета космическая должны
быть временно помещена внутрь ракеты земной, которая, но
отрываясь от почвы, сообщит ей надлежащую скорость и
в нужным момент освободит для самостоятсьного полета

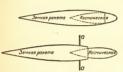


Рис. 27. Схема ракет Циолковского — земной и космической — до развединения и (викау) в момент развединения.

в мировое пространство (рис. 27).

Земная ракета под действием взрывания будет стремительно скользить без колес по сообым обильно смазанным рельсам. Потеря энергии на треине (ослабленное смазкой) с ильпо уменьпиатеся пля

весьма больших скоростях. Что же касается сопротивления воздуха, то его можно довести до минимальной величины, придав равкете "весьма удлинениую, легко обтекавмую воздухом форму. Если бы возможно было построить ракету в сто раз длиниее ее толщвинь, сопротивление воздуха было бы настолько ничтожно, что им можно было бы и вовсе пренебречь. Длину земной ракеты нельзя однако практически делать сывыше 100 ж; а так как толщина се должна быть не меньше нескольких метров, то ракета окамется всего в 20—30 раз длиниее своего поперечника. Впрочем и при таких условнях общее сопротивление движению земной ракеты будет составлять всего несколько процентов вемойи ракеты будет составлять всего несколько процентов вемойи ракеты будет составлять всего несколько процентов

Итак, открытая спередн земная ракета с вложенной в нее космической стремительно движется по подготовленной для

нее дороге. Наступает момент, когла нало освоболить космическую ракету и пустить ее в мировое пространство. Каким образом это сделать? Циолковский указывает весьма простое средство: затормозить земную ракету -- космическая выовется тогда из нее по инеоции и, пои одновоеменном пуске варывного механизма, начнет самостоятельно двигаться с возрастающей скоростью. Торможение же земной ракеты лостигается просто тем, что конечный участок дороги оставляют не смазанным: увеличенное тоение замеллит и наконец совсем прекратит движение вспомогательной ракеты без добавочного расхода энергии. Еще аучший способ торможения состоит в том, что из земной ракеты выдвигаются перпендикулярные к ней тормозящие планы: сопротивление им воздуха при большой скорости громадно, и ракета скоро остановится. Тому же способствует открытая тупизна передней части оакеты.

Использование земной ракеты для сообщения косинческой ракете начальной скорости, как мы уже заметили, ощутительно разгружает этот небскимй кораблы: оно освобождает его от необходимости нести с собою весьма большой запас горобуего.

Мы знаем, что для преодоления солнечного притяжения и, следовательно, для свободных полетов во всей планетной системе, ракета должна обладать скоростью около 17 км в сек. Чтобы неподвижная ракета приобреда такую скорость, необходимо, в случае горения водорода, взять запас вешества для взрывания раз в 30 (а для ракеты с нефтью в 70 раз) больше прочего веса ракеты. Между тем, если космическая ракета уже приобрела от разбега земной ракеты скорость в 5 км, указанное отношение уменьшается втрое; запас веществ для взрывания (водорода и кислорода) должен быть только в 10 раз тяжелее незаряженной ракеты. Для получения 5-километровой секундной скорости нужен для земной ракеты путь по Земле в 25 км, при ускорении 500 м. Тяжесть в ракете увеличивается при этом в 50 раз (500:10): пассажиры на это время должны быть погружены в воду - иначе они едва ли перенесут такую усиленную тяжесть. Вообще, получение на Земле таких скоростей встретит миого затрудиений. Однако можно ограничиться и меньшей.

Чтобы покончить с вемной ракетой, приведем еще несколько ориентирующих цифр. Вес ее должен быть около 50 т. из которых тони 40 приходится на вещества для горения; вместе с вложенной в нее 10-тонной космической ракетой вполие сиаряженная земная ракета будет весить тони 60. Впрочем земиая ракета может устраиваться и меньшего веса, но тогда выгода будет менее значительна. Продолжительность разбега зависит от данны пути. Взрывание ведется таким темпом, чтобы искусственная тяжесть, обусловленная нарастанием скорости, была весьма невелика — от 0,1 земной до, в крайнем случае, — 10-кратной. При ускорении, значительно большем земного, пассажирам необходимо будет, по мнению Циолковского, погружаться в ваниу для избежания вредных последствий усиленной тяжести. При ускооении же не более 30 м искусствениая тяжесть не превосходит степени, безвредио переносимой человеком. Такой же безопасной искусственной тяжести булут, конечно, подвержены и пассажиры, находящиеся в космической ракете. Гораздо сильнее искусствениая тяжесть, порождаемая стоемительным торможением земной ракеты на сравнительно коротком пути. По своей величине она заметно опаснее для нашего организма: поэтому необходимо устроить так, чтобы управление взоыванием в земной ракете осуществлялось автоматическим путем, без непосредственного участия человека. Пассажирам же космической ракеты это торможение не может причинить вреда, так как в первый же момент торможения они, нисколько не уменьшая достигнутой скорости, уже покинут в своем снаряде земную ракету.

Ракета космическая, предназначенная для межпланетных полетов, должна иметь сравнительно иебольшие размеры. По Цнолковскому, ее длина 10—20 м, поперечник — 1—2 м. Для успешного планирования при спуске на Землю или на другие планеты понадобится, быть может, соединять вместе несколько таких сигарообразных ракет бок-о-бок. Оболочка может быть из стали (вольфрамовая, хромовая или марганцевая сталь) умеренной толщины. По расчетам Циолковского, оболочка ракеты в 100 м<sup>3</sup> может весить меньше тонны (650 кнлограммов).

В качестве гооючего вещества, можно будет, по всей вероятности, обойтись нефтью, как веществом недорогим и даюшим газообразные продукты горения, вытекающие из тоубы с довольно значительною скоростью - около 4 км в сек. Конечно гораздо выгоднее взрывать не нефть, а чистый жидкий волооод (скорость отбрасываемых продуктов горення - до 5 км в сек.), но это вещество довольно дорогое. Необходимый для горения и дыхания кислород берется в сжиженном: виде. Предпочтение, оказываемое жилкостям перед сильно сжатыми газами, вполне понятно. Сжатые газы необходимо было бы хранить в герметических толстостенных резервуарах, масса которых в несколько раз превышает массу их солержимого; запасать кислород в таком виде - значило бы обременять ракету мертвым грузом, а мы знаем, как невыголен для межпланетной ракеты каждый лишний кнлограмм мертвой массы. Сжиженный же газ оказывает на стенки сосуда сравнительно ничтожное давление (если хранить его, как обычно н делают, в открытом резервуаре). Низкая температура жидкого кислорода — около минус 180° Ц — может быть использована для непрерывного охлаждення накаленных частей взрывной трубы.

Одна из самых ответственных частей ракеты — варывная труба (дюза). В космической ракете Циолковского она должна иметь около 10 м в дляну и в см в узкой части; вес ее около 30 кг. Горючее и кислород накачиваются в ее узкую часть мотором варопланного типа мощностью до 100 лош. сил. Температура в начале трубы доходит до 3000° Ц. но постепенно падает, по мере приближения к открытому концу. Наклониял часть трубы, как мы уже говорили, солаждается жидким кислородом. Труба имеет конческую форму с углом раструба не больше 30°; это во много раз сокращает дляну трубы при хорошем использовании теплоты горения.

Может показаться странным, что космическая ракета, предназначенная для движення в пустоте мирового простран-

ства, будет спабжена рудями: горизонтальным рудем высоты, отвесным рудем направления и рудем боковой устойчивости. Но не следует упускать из вида, во-первых, того, что ракете при спуске на Землю придеткя планировать в атмосфере без варывания, подобно звроплани; Во-вторых, руди попадобитей и вне атмосферы, в пустоте для управления ракетой: быстрый поток вытекающих из трубы газов, встречая рудь, уклоняется в сторону, вызывая тем самым поворот ракеты. Поэтому руди помещаются непосредственно у выходного ответствия вызонной току в предуственно у выходного ответствия вызонный току предуственным пре

Излишие перечислять все те приспособления, которыми необходимо будет снабдить пассажирскую каюту. Романисты, мечтавшие омекпалантных перелетах, достаточно писали обэтом и в общем — довольно правильно. Отметим лишь, что внутри герметически закрытой каюты должен находиться кислород, необходимый для дыхания (аэот изляшен), под давлением в 1/8 или 1/18 атмосфоры. Окна из кварца с предохранительным слоем обыкновенного стекла соединят прочность с охранением пассажиров от ультрафнолетовых дучей Солица и далут им возможность обозревать окрестности и сонентнооваться пои уповалении одастой.

Вот при каких условиях будут отправляться космические дирижабли в свой межпланетный рейс. Первый этап — кружение около земного шара наподобие его спутника. Второй — странствование в отдаленные зоим нашей солиечной системы, к другим планетным мирам. То и другое нами уже рассмотрено. Следующий этап — спуск на планету — представляет гораздо больше затруднений, чем может казаться с первого вагляда. Ракета мчится с огромною, космическою скоростью; пристать прямо к планете, которая движется в другом направлении и с другой скоростью, — значит подвергнуть ракету сокрущительному удару и неизбежной гибели. Как избетнуть ударь, как уменьшить скорость настолько, чтобы возможен был безопасный спуск на планету? Не забудем, что то же затруднение возникает при возвращении на нашу родную планету. Необходимо изакскать средства его преодолеть.

Здесь есть два путн. Первый — тот, к которому прибе-

гает машинист, желающий быстро остановить муащийся паровоз: он дает «контрпар», т. е. сообщает машине обратный ход. Ракета тоже может «дать контрпар», повернувшись отверстнем трубы к планете и пустив в действие взрывание. Новая скорость, имеющая направление, обратное существующей, будет отниматься от последней и постепенно сведет се к нулю (конечно лишь по отношению к планете). Это приводит однямо к ловольно без-

належным выволам. Если для отправления ракеты в путь поналобилось сжечь напоимер такое количество взоывчатых вешеств, масса которого со ставляла 0,9 массы ракеты. то, предполагая, что спуск состоится на Землю или на планету с равной силой тяжести (напр., на Венеру). для остановки придется расходовать еще 0.9 остатка, а в оба раза 0.9 + 0.1 × 0.9 = 0.99 всей его массы. Остается всего 1% первоначальной массы. Надо значит устроить ракету так, чтобы масса ее оболочки составляла не более 1% массы снаряженной ракеты. Это уже ло-

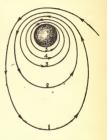


Рис. 28. Спиральный путь ракетного корабля, тормозящегося о вемную атмосферу при возвращеиии из межпланетного полета.

статочно трудно, — чтобы не сказать невозможно, — а ведь понадобится еще снова взлететь с посещенной планеты, истратив опить Од оставшейся массы ракеты, да еще опуститься на земной шар с новым расходованием 0,9 остатка. В конечном итоге из 10 000 к и массы звездолета, отправившегося в межпланетный рейс, возвратилься бы место 1 кг ...

Столь безотрадный вывод лишил бы нас всякой надежды на посещение крупных планет, если бы как раз эти планеты не были окружены атмосферой, которою можно воспользоваться в качестве своего рода воздушного тормоза. Тут мы подходим ко второму средству уменьшения скорости межпланетной ракеты. По проекту Циолковского, ракета может описывать постепенно суживающуюся спираль вокруг планеты, прорезывая всякий раз часть ее атмосферы и теряя поэтому с каждым новым оборотом некоторую долю своей скорости. Достаточно уменьшив стремительность движения, ракета совеошит планиочющий спуск на поверхность планеты, избрав для большей безопасности местом спуска не сушу, а море. Замечательно, что ту же идею об использовании тормозящего действия атмосферы высказал и подробно разработал независимо от Циолковского (хотя и позже его) немецкий исследователь межпланетных полетов инж. Гоманн. Олнако сказанное лишь облегчает решение, но не решает проблемы высадки на планеты, особенно большие, с обратным подъемом. Это, в сущности, один из неразрешенных пока, даже в теории, вопоосов звездоплавания.

Такова в главнейших своих очертаниях картина завоевания мирового пространства, рисующаяся нашему исследователю в дали будущего. Практика, без сомнения, внесет в нес более или менее значительные перемены. Не следует поэтому придавать абсолютного значения набросанному здесь очерку. Это лишь предварительный, ориентирующий план, с котооым можно приступить к реальным достижениям. «Никогда не претендовал я, — пишет Циолковский, — на полное решение вопроса. Сначала неизбежно идут: мысль, фантазия, сказка. За ними шествует научный расчет. И уже в конце концов исполнение венчает мысль. Мои расчеты о космических путешествиях относятся к средней фазе творчества. Более чем кто-нибудь я понимаю бездну, разделяющую идею от ее осуществления, так как в течение моей жизни я не только мыслил и вычислял, но и исполнял, работая также руками. Олнако нельзя не быть идее: исполнению предшествует мысль, точному расчету — фантазия».

К подготовительным опытам Циолковский считает возможным приступить теперь же, не откладывая их на неопреледенное время; описанию таких работ, расчищающих путь к дальнейшим шагам, посвящен его краткий очерк «Космическая ракета. Опытная подготовка».

В 1929 г. Цнолковским была высказана мысль о весьма простом реактивным двигателе, которому, возможно, предстоит реально осуществиться в недалеком будущем. Проект этот заслуживает внимания своей практичностью. Передаем далее его сущность словами наобретателя:

«Реактивными приборами я занимаюсь с 1895 г. И только сперь, в конце 34-летней работы, я пришел к очень простому выводу относительно нах системы. Ларчик, как видно, открывался просто: эти двигателы уже давно изобретены и требуют только незначительных дополнений.

«Взрывные (внутреннего сгорания) моторы в то же время и реактивные. Только реакцией выбрасываемых газов теперь не пользуются: они выбрасываются без всякой пользы.

«Причина разумная: их действие довольно слабо вследствие малого количества сжигаемого горючего, малой скорости движущихся аппаратов и давления атмосферы».

Все это меняется для авроплана в разреженных слоях атмосферы, при больших скоростках и употребленин конических труб, направленных назад. Циолковский рассчитал, что мотор в 1 000 кнловатт выбрасывает ежесекудно 5,6 кг паров и газов, — количество, достаточное для получения больших скоростей.

Космическая ракета в 1 т весом получает в 800 сек. скорость в 8 км в сек., если выбрасывает сексекундно 5 кг, т. е. меньше, чем сейчае упомянутый мотор. Так как современный мотор в 1000 kW весит всего полтонны, то поставить его на такую ракету вполне возможно. Эти соображения открывают путь к созданию реактивного двигателя для полетов в разреженных слоях атмосферы и за ее пределами. \*

<sup>\*</sup> Большне подробности нмеются в брошюре К. Э. Циолковского «Новый авроплан», в статье: «Реактивный двигатель».

### XVI. ИСКУССТВЕННАЯ АУНА.

#### Внеземная станция.

Мы переходим сейчас к рассмотрению смелого проекта, который неподготовленному человеку покажется, вероятию, чересчур фантастическим, но который с логической необходимостью вытекает из современных звездоплавательных планов. Речь пойдет, ни мало ни много, о создании некусственного спутинка Земли, который служил бы отправной станцией для дальных космических путешествий. Устройство такой внеземной станции настолько облегчает межпланетные полеты, что развитие звездоплавания едва ли сможет пройти мимо этого необходимого этапа.

В самом деле: мм видели, какие значительные количества горючего должна брать с оббою космическая ракета, чтобы только отправяться в мировое простравитело. Запасы эти становятся огромными, когда мм желаем так снарядить звездолет, чтобы ои мог возвратиться на Землю; о чудовищим запасах горючего, необходимых для полета с вы са да к ой на пла и ет с, мм уже не говорим. Но это — при условии, что отлет осстоится непосредственно с земной поверхности. Дело отлет осстоится непосредственно с земной поверхности. Дело отдет остоится непосредственно с земной поверхности. Дело отдетствение меняется, есла ввездост отправляется в космический рейс не с Земли, а с внеземной станции, со спутника, спободно обращающегося вокрут Земли котя бы на невязитьсьмном расстоянии (колечно за пределами атмосферы).

Возьмем частный пример. Мы желаем отправить нефтяную раксту в рекогносцировочный полет к лунной орбите и 
обратно. Для этого понадобятся — при отправлении и е посредственно с Земли: начальная скорость около
11 км в сек. и запас горючего (нефти и жидкого кислорода)
примерию в 120 раз тяжелее неазражениюй раксты. Теперь
вообразым, что отправление происходит не с Земли, а с нскусственного спутикка ес; кружащегося в расстоянии 40 000 км
от земного центра. Тогда для такого же полета цифры получаются совершенно инмен: " начальная скорость (отпосительно

Расчеты поиведены в Понложениях.

станции) всего один километр, и запас горючего, составляющий менее половины веса незаряженной ражеты. Разница огромная! Если мы не можем — и едва ли когда-нибудь сможем — соорудить звездолет, который был бы в согию раз легче своего горючего груза, то вполне можем построить такой, который вдвое тяжелее этого груза. Для прочих межпланетных рейсов получаются сходные соотношения.

Отсюда ясим те перспективы, которые открываются для звездоплавания с созданием внеземной станции. Идея эта впервые высказана была Циоломским и настойчиво поддерживается теперь германскими теоретиками звездоплавания (Оберт, Пирке). Искусственная дуна будет состоять, конечно, не из горимх пород, как естественные небесные тела; это будет — подобно всем созданиям современной техники метальическая конструкция. Она составится из частей ракет, последовательно пущенных в круговой полет около Земли и собранных в одно целое. Нам известно уже, что подобный круговой полет не должен постоянно поддерживаються раскодом горючего: искусственная луна будет обращаться как естественная — по законам Кеплера и Ньюгона.

Условия жизин на этой звездной базе — вериее, в и у т р и нее — будут совершение своеобразны, напоминая собою отчасти режим подводной лодки. Однако в отлачие от подводного судна здесь можно будет широко пользоваться даровой энергией солнечных лучей (сквозь стеклянные и кварцевые окна). Вполье осуществимо при подобных условиях выращивание растений, восполняющих своею деятельностью убыль кислорода от дихания людей и вообще создающих в миниатюре тот круговорот материи и энергии, который мы наблюдаем в земной природе. Полное отсутствие тяжести наложит на этот мирок необычный, поистине феерический отпечаток (см. далее, гл. XIX).

Обстановку жизни в подобном межпланетном вокзале Цноковский рисует следующими чертами: «Нужны (на станции) особые жилища — безопасиые, светлые, с желаемой температурой, с возобновалющимся кислородом, с постоляным притоком пищи, с удобствами для жизни и работы. Этн жилища и все принадлежности для них должны доставляться оакетами с Земли в компактном виде, разниматься и собнраться в пространстве, по прибытни на место. Жнаише должно быть непроницаемо для газов и доступно для лучей света. Его материалы: никелированная сталь, простое и кварцевое стекло... Помещення заполнены кислородом плотности в 1/5 атмосферы, небольшим количеством углекислого газа, азота и водяных паров. Тут же находится немного плодородной и влажной почвы. Освещенная Солнцем и засеянная, она может давать богатые питательными веществами корнеплодные и другие растения» ...

«Работы всякого рода тут удобнее производить, чем на Земле. Во-первых, потому, что сооружения могут быть неограниченно велики при самом слабом материале — тяжесть их не разрушит, так как ее тут нет. Во-вторых, человек здесь в состоянии работать пон всяком положениии, нет ни верха ни низа, упасть никуда нельзя. Перемещаются все вещи при малейшем усилян, незавнсимо от нх массы и размера. Транспорт буквально ничего не стоит»...

Существует уже конструктивный эскиз подобной внеземной станции, распланированной на три корпуса: установку с солнечным двигателем, рабочую мастерскую и жилое помещение (обеспеченное, благодаря вращению, искусственной тяжестью). Проект этот разработан в немецкой книге Ноордунга «Проблема перелетов в мировом пространстве» (Берлин 1929 г.).

Ограничимся этими замечаниями и перейдем к астрономическим элементам искусственного спутника. Он будет обходить кругом земного шара в некоторый промежуток временн, определяемый расстояннем этого спутника от центра Земли (3-й закон Кеплера). Если внеземная станция будет устроена на расстоянин одного земного поперечника от поверхности Земли, то период обращения составит всего 71/2 часов; станция будет обгонять Землю в ее суточном движении, восходить на западе и закатываться на востоке. Можно устроить станцию и на таком расстоянии, чтобы она обходила Землю ровно в 24 часа. Это осуществится при расстоянии в 6,66 земного радиуса от центра Земли (около 35 000 км от земной поверхности). Такая искусственная луна будет вечно стоять в зените одного определенного места земного окватора —большое удобство для межпланетного воквала. Станция окажется тогда словно на вершине невиднымой и неосязаемой горы в 35 000 км высоти. С реальной вершины этой неаримой горы и будут отправляться в межпланетное путешествие звездолеты дальнего следования, возобновив здесь запасы своего горючего, израсходованного ча пути с Земли.

Отправление, как мы уже говорили, будет легкое. Разорвать цепь земного тяготения на такой высоте в 6,66°, т. е. в 44 раза легче, чем на земной поверхности.

Кроме того, сама станция обладает уже круговою секундною скоростью в 3,1 км, и чтобы превратить круг в параболу, понадобится лишь сравнительно умеренная добавочная скорость в 1,3 км. Выгоды возрастут, если станция будет устроена на еще меньшем расстоянии, возможно ближе к земной поверхности.

Однако самое сооружение внеземной станции и достижение ее с Земли представит огромные трудности, несмотря на ее близость к Земле. Чтобы достичь такого расстояння от Земли и начать вечно обращаться здесь около земного шара, ракета должна быть отправлена со скоростью 10½ км в секунду. Соответствующее отношение массы заряженной нефтяной ракеты к незаряженной равно 13,5. Отношение вто надо увеличить до 15, чтобы ракета могла дополнительным варываннем превратить свой путь в круговой, т. с. войти в состав внеземной станции.

Мы видим отсюда, что сооружение внеземной станции делх хотя и трудное, но все же легче осуществимое, чем непосредственное отправление взевдолета в межпланетный рейс с обратным возвращением. (Ракеты со спаряжением для станции удастся со временем, быть может, отправлять и без пилота.)

Вот почему создание внеземной станции явится неизбежным этапом в эволюции звездоплавания. Центр проблемы

переносится сюда. Все дело в одоленни втого этапа. Если такая задача будет разрешена, остальное станет сравительию легким делом. Внеземная база для межпланетных перелетов — одиа из главнейших технико-астрономических задач, стоящих перед деятелями звездоплавания.

## XVII. ОПЫТЫ С НОВЫМИ РАКЕТАМИ.

От теоретических рассуждений перейдем иаконец к практике. Достигнуто ли что-нибудь фактически в области осуществления смелых замыслов теоретиков звездоплавания?



Рис. 29. Проф. Роберт Годдард с мо-

Да, достигиуто, — иемногое, правда, но все же можно сказать, что иачальные практические шаги на
пути к завоеванию мирового пространства уже сделаны и притом вполие
успешио.

Первые работы относитальные работы относились еще к пороховым ракетам, которые должина были служить целям звездоплавания. В 1919 г. проф. физики Вустерского иия) Роберт Годард опубыковад отчет о своих ибыковад отчет о своих и-

следованиях ракет. Работы его открывают собою иовую главу в истории ракетиого летания. Американский учений добился того, что устроенные ни ракеты использовали не 2% энергии пороха, как все прежине, а в 31 раз больше — 62%.

Благодаря целесообразно подобранной форме ракетной дюзы (выводной трубы), стенкам которой Годдард придал угол раскождения 8°, пороховые газы, вытеквющие из ракеты, имели скорость 2300—2430 м в сек. Материалом для

дюзы служила хромоникелевая сталь. Ракета получила устойчивость в полете благодаря вращающейся головке, которая поиводилась в движение стоуями газов, вытекающих из ее косых каналов; головка ракеты играла роль волчка, который, как известно, стоемится сохоанить неизменным положение оси своего воз-

Третье усовершенствование, введенное Годдардом в устройство ракет, заключается в осуществлении идеи сту-

шения.



Рис. 30. Поиспособление Голлаола пля исследования работы небольшой пороховой ракеты.

пенчатости. Сущность ее состоит в том, что ракета делается составной из нескольких отдельных ракет: зажигаются они, - конечно, автоматически, - одна после другой, по мере расходования заряда предыдущей; отработавшие ракеты автоматически же сбрасываются, чтобы не служить мертвым грузом.

О некоторых результатах своих опытных работ проф. Годдард рассказал в популярной заметке, напечатанной им в одном американском журнале. Читателю небезынтересно будет познакомиться с ней.



Рис. 31. Одна составных ракет Годдарда в разрезе.

F- головная часть, вовщающаяся благодаря вытеканию газов из косых от-верстий I и E, C варяд меньшей ра-кеты. D — ее дюва. А-большая ракета с варядом В и дюsoă.

## Почему ракета летит в пустоте?

( Popular Science Monthly», 1924).

«При обсуждении проекта ракеты, предназначенной для высоких подъемов, немало сомиений вызывает возможность для ракеты двигаться в почти пустом прострателе: возражают, что извергаемым газом в пустоте сне от чего оттольнуться». Однако, вопреки распространенному мнению, вэры-



Рис. 23. Когда мальчик на роликах сбрасывает грузы назад, его самого относит вперед.



Рис. 33. Опыт Годдарда с выстрелом в пустоте.

вание в пустоте производит на ракету большее действие, немелн в воздухе. А если бы воздух был аначитсляю плотнее, то взрыв не давал бы и вовсе инкакого эффекта. На самом деле, единственное, что заставляет ракету двигаться вперед — это газы, вытекающие из ее трубки. Если мальчик, стоя на роликовых коньках, бросит какой-инбудь груз назад, он будет сам откинут вперед; и чем быстрее брошен груз, тем больший толчок вперед испытает бросающий. В пустоте газы из ракеты вытекают скорее, и вотому ракета в пустом пространстве должна двигаться еще быстрее, чем в воз дуже. Известно, что при взрыме патрона в револьвере происходит отдача. В аппарате, изображенном на рис. 33, разряжается холостой патрон револьвера, могущего вращаться вокруг оси: под колоколом воздушного насоса можно убедиться, что отдача происходит в пустоте. Когда же патрон варывается в пространстве, где воздух настолько сгущен,

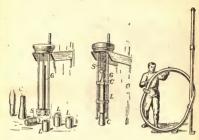


Рис. 34. Испытательная ракета Годдарда в разобранном и собраниом виде.

Рис. 35. Трубка, куда вырывались газы ракет Годдарда при опытах.

что пороховые газы вытекать не могут, револьвер не испытывает отдачи.

«Чтобы подтвердить сказанное, я зажигал ракету так, что газы устремлялись в резервуар, где воздух разрежен в 1500 раз. Ракета С (рис. 34) отягчена свинцовой муфтой L и подвещена к пружине S. При взрыве пороха в ракете газы вытекают вина, а сама ракета отбрасывается вверх, отмечая величину поднятия чертой на закопченной стехлянной пластнике G. По величине поднятия ракеты можно определить силу, приводящую ее в движение. Газы варываются в пустую кольщевую трубку (рис. 35).

«Результаты 50 опытов показали, что сила, увлекающая ракету в пустоте, на 20% больше, чем в воздухе обычной плотности».

Последнее утверждение отнимает все сомнения в том, что ракета может двигаться в пустоте, — сомнения, которые высказываются нередко даже людьми, как будто знакомыми с предметом. Кого не убеждают даже математические дока-



Рис. 36. Воздушная ракетная торпеда при отлете (фантастический рисунок).

зательства. тот должен уступить непререкаемому свидетельству опыта. После этих остроумно выполненных опытов не может оставаться каких сомнений в том. что газы ракеты способны двигать ее даже в совершенно пустом поостранстве. Наряду с экспериментальными работами Годдард разработал и теорию ракетного лвижения, независимо от предшествовавших исследований Циолковского, с которыми амеонканский ученый не был знаком. Он ясно сознавал, каким могу-

щественным оруднем для неследования вселенной может со временем служить ракета, и писал о проекте посылки ракеты на Луну. Это дало повод в 1924 г. замерижанской печати сообщить сенсационное язвестие о том, что Годдард назначил летом упомянутого года отправление первой луниой ракеты. На мой телеграфный запрос по этому поводу Годдард ответил, что недостатох средств лишает его возможности осуществить подобиме далеко ндущие замыслы. Вирочем, шумиха, поднятая прессой, имела и свою хорошую сторону, так как привлекла внимание широких масс к проблемам звездоплавания.

Работы Голдарда не остановились на этом этапе. Он перешел к экспериментированию над ракетами с жидким зарядом и достиг здесь безусловного успеха. В июле 1929 г. им была пущена — впервые в истории ракетного дела — ракета, заряженная жидким горючим. Она имела в длину около 3 м. а в поперечнике — 34 м. Подожженная ракета ринулась ввысь с таким оглушительным грохотом, что внушила уверенность в катастоофической неудаче опыта. Газеты — при полном модчании изобретателя — оповестили мир, что ракета Голларда взорвалась в момент отлета. Лишь спустя некотоосе воемя американский физик счел возможным объявить, что испытание ракеты прошло вполне успешно: механизм работал исправно, горение - несмотря на громоподобный шум — протекло нормально, и парашют, автоматически отделившийся от ракеты в момент достижения ею наибольшей высоты (300 м), благополучно доставил на землю те прибоом, котооме несла с собою ракета (в их числе фотоаппарат и барометр-самописец). Но каково было устройство его ракеты, он не сообщает. Далее он говорит:

«Что касается вопроса о том, через сколько времени может состояться успешная отсылка ракеты на Луну, то я считаю это осуществимым еще для имнешнего поколения: сделанный мною удачный пробный подъем ракеты на небольшую вмеоту показал мне, как подобная (межпланетная) ракета должна быть устроена для успешного действия. Жидкие водород и мислород, необходимые в качестве горючего для такой ракеты, могут быть использованы тем же путем, как это сделано было мною в этом опыте. Я верю также в осуществимость океанских перелетов с огромной коростью в разреженном воздухе больших высот. Обыкновенные самолеты неспособны выполнить подобный перелет, так как авномотор не может работать в разреженном воздухе. Ракета же легит в такой среде еще лучше, чем в более плотной».

Скудость сведений о работах Годдарда объясняется тем, что они ведутся частью по заданиям военного ведомства,

вследствие чего результаты их держатся в секрете. Ракета высокого подъема несомненно может служить страшимм военным оружием. Полковник Ноордунг, автор немецкой кинги «Проблема перслетов в мировом пространстве», пишет по этому поводу следующее:

«Дело идет здесь об обстреле крупиых мишеней, каковы ит л. п. Если подумать о том, что при подобном обстреле заряды в исколько токи могут быть переиссены ракстами совершению безопасно через огромные расстоиния к целям, расположениям в глубоком тыму; что из один участок тила не



Рис. 37. Паровая самодвижущаяся повозка — прообраз ракетного автомобиля (проект, приписываемый Ньютому).

может быть обеспечен от подобной бомбардировки; что против нее иет никаких средств обороны—то станст ясно, каким могущественным оружием может явиться ракета. \*

В другом направлении велись в 1928 и 1929 гг. опыты в Западной Европе: автомобильный фабрикант Фриц Опель в месте с инженером-пиротехником Зандером приспособили ракету в качестве двигателя автомобили. Построенные по этому принципу (в начале 1928 г.) автомобили.

<sup>•</sup> Интереспо повяжномиться, одляло, с мисшем ваторитетного деятеля горымского звезадомлявами, поро. Оберта о ракстики торымскаг ситим горымского законатим торымскаг ситим такое оружно осуществиями. Точим местим шшего времяти в э составили обеспечить ракета достатичного захомиться управления. Вудет большим достажением, селя пуск ракеты на 1 достажения достажения, быть обеспечить ракеты достажения достажения по достаж

имеют в задней части батарею из 1—3 дюжин толстостенных пороховых ракет, зажигаемых последовательно, по две,

помощью влектрического запалал. Отверстия ракет обращены назад, вследствие чего при их взрыве автомобиль увлекается вперед. Испытание автомобильей этого типа показало, что ракеты способны не только приводить экинаж в движение, но и сообщать сму весьма значительную скорость до 220 км в час. Скорость эту конструкто-



Рис. 38. Ф. Опель (налево) и инженер Ф. Зандер (направо).

ры надеются довести впоследствии до 400 км и более. Запас. - пороха в ракетах — 100 кг. Через 8 сек. от начала взрывания



рис. 39. Ракетный мотор автомобиля. Ополь проверяет его исправность.

автомобнаь уже несся со скоростью 100 км в час. Опыт с ракетной дрезиной (на рельсах) показал скорость 254 км в час, а с ракетными санями (1929 г.) до 400 км.

Большой ошнокой, однако, было бы думать, что в ракетном автомобиле или дрезиме милодением пробраз самодавжущегося сухопутном оживажа будущего. При тех скоростях, которые позволительны в сухопутном транспорте, ракетный двигатель изменительную дебором то совертим силимом инчтожную работу слишком инчтожную доло выергим поребляжемот то-

рючего (около 5%). Строители нового автомобили хорошо сознают это. «Хотя мы уже сейчас могли бы пречаобти все до сих пор достинутие скорости,— сказал Ф. О пель в речи, произнесенной при первом публичном испытании изобретения,— фирма отдает себе отчет в том, что ракетный аттрегат, обещая для сухопутного транспорта



Рис. 40. Ракетный автомобиль при старте. Боковые крылья служат для прижимания корпуса к земле давлением воздуха,

мебывалые, считавшиеся до сих пор немыслимыми достижения, представляет в импешием виде лишь переходиую ступень к ракетиому аэроплану, а впоследствии — к космическому кораблю. Мы уже теперь в состоянии отослать непасажирскую ракету в высшие слои атмосферы и убеждены, что в недалеком будущем нам удастся проникнуть и в пустыню миоового поостовиства».

Эти слова выражают правильный взгляд на дело. Ракетный автомобиль — слишком расточительное изобретение. Бу-

дущее ракеты не на земле, а в воздухе и вне его, за пределами атмосферы, в мире космических скоростей.

Другое дело — ракетный аэроплан, могущий залетать в разреженные слои стратооферы и здесь передвигаться почти с космической скоростью. Первые шаги в деле создания «стратоплана» уже сделаны. День 11 июня 1928 г. будет в истории звездоплавания иметь, вероятно, такое же значение, какое имел день 17 декабря 1903 г. в истории авнации (первый подъем бр. Райт). В этот день в Германии, средствами Рен-Росситенского легио-исследовательского общества, сделан был первый успешный опыт подъема пилота на аэроплане с ракетным двигателем. Аэроплан оставался в воздухе 80 сек., пролетев с поворотами 1300 м. Выполиявший этот подъем легичи Штамер находит, что «полет с ракетным двигателем оказывается исключительно приятным. Вибрации мотора, толчки здесь отсутствуют, и испытываешь ощущение, булто планироченые,

Первый подъем на аэроплане (Райтов) длился 60 секунд, — но из этого минутного взлета выросла через 25 лет вся авиация, покорившая земную атмосферу. Не присутствуем ли мы теперь при зарождении другого торжества человеческого гения, победы над безвоздушной стихией внеземных програмств?

Совершенно независимо от этих опытов, в Германии же ведугся деятельные экспериментальные работы по созданию ракеты с жидким горючим. Здесь прежде всего следует отметить деятельность немецкого «союза ввездоплавания» в Берлине, насчитытвающего свыше тысячи членов с крупными теоретиками во тлаве (проф. Г. Оберт, ниж. В. Гомани, воен. инж. Г. Ноордунг, инж. Винклер и др.).

Союзом звездоплавания близ Берлина устроен обширный учествок для испытания ракет. Этот первый в мире вракетодромо организован ниж. Небелем, ближайшим помощником известного деятеля звездоплавания проф. Оберта, который в настоящее время повидимому отошел от вопросов гражданского звездоплавания.

Сооруженная Обертом ракета с жидким зарядом до-

строена ниженером Небелем и изготовлена из чрезвычайно легкого, ио весома прочного сплава алюминия и магния электрона. Горючим служит безяни с жидким жислородом. Зажигайне производится с большого расстояния влектрическим запалом, чтобы по возможности обезопасить обслуживающий персоизл от последствий зарыва.

Первая жидкостиая ракета пущена была на берлинском ракетодроме 14 мая 1931 г. в подиялась на высоту 60 м; горючим служил бензин (0,3 л) с кислородом (1 л). Дальней-



Рис. 41. Профессор Герман Оберт, выдающийся теоретия звездоплавания.

шим усовершенствованием конструкции и увеличением заряда удалось довести высоту подъема до 4 км. В настоящее время уже детально разработан проект мощиой пилотиой ракеты, также на жидком горючем; она понесет с собно закрытую кабину с пилотом. Средства для сооружения этой ракеты, дляна которой будет достигать 8 м, уже были изысканы, но фашистский переворот положил кб-шец этим планам.

Жидкостиме ракеты Берлинского ракетодрома в высшей точке своего подъема автоматически раскрывают парашют, на котором и

совершают спуск на землю. Благодаря втому ракета не повреждается при падении и может быть использована многократию. Работинки ракетодрома произвели уже свыше ста публичиих демоистраций подъема и спуска жидкостных ракет.

Интересно, какой скорости достигала в этих опытах струя вытекающих газов — продуктов горения. Величина ее определяет окончательную скорость, приобретаемую самой ракетой к концу горения. Небель добился 2200 м в сек. Он надестся усовершенствованием формы выводной трубы достичьеще большей скорости и считает вполне осуществимым ие только достижение самых крайних слоев атмосферы, но и вылет в мировое пространство и даже межпланетное путеше-

При поддержке известной авиационной фирмы Юнкерс работал в том же направлении молодой немецкий инж. И. Винклер, редактор журнала «Ракета». В марте 1931 г.

упомянутой фирмой (в Дессау) выполнены были удачные опыты с небольшой моделью, работявшей на жидком горкочем (сжиженный метан) и сжиженным икслораюм. При первом пуске (веской 1931 г.) ракета Винклера работала исправно и поднялась на высоту 600 м. Вторая модель, испытынная осенью 1932 г., взорвалась при старте.

В более или менее близком будущем работники Берлинского ракетодрема предусматривают следующие возможные практические применения реактивного мотора:

 Регистрирующие ракеты для исследования высших слоев атмоферы. Дешевизна подобных аппаратов и возможность их многократного использования поможет ор-



Рис. 42. Стартовое приспособление на Берлинском ракетодроме.

ганизовать в широком масштабе систематическое наблюдение за высокими слоями атмосферы (точнее — стратосферы), столь важное для развития высотной авнации.

 Почтовые ракеты дальнего следования. Здесь возможны такие, примерно, сроки переброски почты:

 Берлин — Париж
 5 мин.

 Берлин — Нью Иорк
 25

 Верлин — Токио
 3

 Берлин — Ю. Америка
 3

» любой вообще пункт вемного шара — менее, чем в 1 час. При весе почтовой ракеты 5 тонн доставка одного письма через океан обойдется не дороже нескольких копеек, т. е. до шевле не только телеграммы, но и обыкновенного письма. Пассажирские ракеты дальнего следовання — в общем того же типа, что и почтовые, но с более простой системой управлення вследствие наличня пилота (ср. далее, в отделе «Приложений», главу «Через океан на ракете»).

 Ракеты для облегчения старта планеров сыграют важиую роль в широком развитии этой ветви летного дела.

 Реактивные моторы, установленные на краях большого горизонтального пропеллера, обусловят отвесный подъем летательного аппарата.

6) Реактивные моторы, установленные на краях ротора, способного к быстрому вращению, создадут газовую турбину с высоким коэфициентом полезного лействия. Горичое может подводиться центробеживым эффектом, так что надобность в котле высокого давления отпадает. Такие турбины, вероятно, будут применяться в морском траниспорте, на электрических установках, на крупных дирижаблях и самоматах.

Упоминавшийся уже не раз иемецкий ниженер-пиротехник Заидер, известный строитель пороховых ракет, выдвинулся в последине годы и на попряще конструирования ракет с жидким зарядом. В апреле 1929 г. нм пущена была подобная ракета дликою 75 см. ракета взлетела с такою стремительностью, что не было возможности ва нею проследить. Она не была разыскана и после падения. То же повторилось и с другой ракетой сходного образца, несмотря на принятые предосторомности. В настоящее аржем Заидер заият приспособлением изобретенных им ракет взамен авиомотора для самолета. Особой заслугой Заидера надо считать то, что качестве источника кислорад он пользуется в своих ракетах дешевым продуктом отброса химической промышленности; благодаря этому килограмм его горючей смеси обходится в 20 поречнитов.

Над коиструированием ракеты с жидким зарядом работал в Германии и Макс Валье. Но его опыты кончились катастрофой: 18 мая 1930 г. этот отважный и тлантливый человек погиб при взрыве сооруженной им ракеты. Это — первая человеческая жертва, понесенная звездоплаванием. Взрыв ракеты чешского изобретателя Людвига Оценазека (1929 г.) обощелся, к счастью, без человеческих жертв.

Но при взрыве ракетной лабораторин немецкого инж. Тилинга (в ночь на 11 октября

1933 г.) погибло трое человек: сам Тилинг, его лаборантка и монтер.

Технические подробности устройства ракет нового типа держатся на Западе в секрете. О некоторых деталях намеренно сообщаются невериме сведения с целью направить других изобретателей на ложный путь. При таких условиях нам в СССР, чтобы не отстать от Запада в технике изготовления крунных ракет, сотается лишь один путь: приступить самостоятельно к сооружению ракет нового типа. На этот путь встали леимиградские работники ракетного дела, объеди-



Рис. 43. Макс Валье, погибший при испытании своей ракеты с жидким горючим.

нившиеся в «Группу исследования ракетного летания» («ЛенГИРД») — особую секцию Бюро воздушной техники Осованажимы. Одновременно с этим, московские работники ракетного летания, объединившись в «МосГИРД», приступили к созданию первого советского ракетоплана — самолета с ракетным мотором.

Параллельно с работами в области сооружения жидкостних ракет за рубежом много внимания уделяется изобретению артильерийских сывдраю реактивного действия. Это возрождение старинных ракетных бомб, но двикимых знергией не пороха, а жидкого горючего. Стремятся изготовить спарады втого типа, перебрасываемые на сотин и даже на тысячи километров.

«Работы, — сообщалось в периодической печати \* — уже вышли из лабораторной стадии, и в настоящее время мы пе-

<sup>\*</sup> Журнал «За рубежом» № 13, 1933 г.

реживаем период испытательных полетов дальностью до 10—20 км.—если не верить сенсационным сообщениям буржуваной печати в роде того, которое в 1932 г. обретело всю европейскую печать и в котором говорилось, что снаряд, выпущенный в Восточной Пруссии, попал в город Осло, в Норгиненам в поред Осло, в Норгиненам в поред



Рис. 44. Подготовка к пуску жидкостной ракеты (в Берлине).



Рис. 45. Спуск жидкостной ракеты (в Берлине).

вегии, пролетев около 1000 км. Приходится сильно сомневаться в реальности подобных сообщений, хотя нельзя отрицать, что работы направлены именно в эту сторому».

Последним практическим достижением техниги жидкостных ракет является подъем близ Нью-Йорка ракеты американского инжемера Эдварада Пендареї 14 мая 1933 г. Ракета была сооружена на средства Американского межпланетного общества. Горючим служила смесь бензина с октаном. Ракета подиллась на небольшую высоту (75 метров) и воската подиллась на небольшую высоту (75 метров) и воскаствие повоеждения камеры сгорания взорвалась, не причинив, к счастью, никакого воела.



Рис. 46. Взрыв ракеты прамского изобретателя Л. Оценавека.

#### Главиые этапы.

1919. Годдард публикует отчет о своих опытах с ракетами. 1928, 12 III. Первый старт ракетного автомобиля Опеля. 1929, 9 II. Ракетные саии Валье показали скорость 395 км в час.

1929, 18 VI. Подъем жидкостиой ракеты Годдарда на высоту 300 м. 1930, 17 V. Гибель Валье при пуске его жидкоствой ракеты. 1930, 27 IX. Устранивается (под Берлиюм) первый в мире ракето-

1931, 14 III. Подъем жидкостиой ракеты Винклера на высоту 600 м. При втором пуске (1932, 6 X) ракета взорвалась.

1931, 14 V. Пеовый старт жилкостиой ракеты на бердинском ракетолооме.

## XVIII. ДВА НЕСБЫТОЧНЫХ ПРОЕКТА.

Мы могли бы н не рассматривать несбыточных проектов межпланетных дирижаблей. Но задача наша состоит не только в том, чтобы познакомить читателя с реально достижимым в этой области: мы желали бы также рассеять и некоторые относящиеся сюда заблуждения. Не имеет никакого смысла перечислять и рассматривать все многочисленияе ягроекты» межпланетных перелегов, придуманные авторами фантастических произведений, так как сами авторы не придавали серезеного значений свюим часто совершению бессмысленым выдумкам. В первых главах нашей книги мы разо брали наиболее поучительные или внешие-правдоподобные иден подобного рода: «кеворит» Увлала, пушку ймоля Верна, пред подобного оразе кеворит» Увлала, пушку ймоля Верна.



Рнс. 47. Проект отсылки межпланетного загона (A) вращением огромного колеса.

давление световых лучей и некоторые другие, от брасывая все прочие, коне васлуживающие никако го внимания и лишь засоряющие поле обсуждения.

Имеется однако еще два проекта, которые покезно рассмотреть, несмотря на их безусловную несостоятельность. Они получили у нас некоторую известность, так как неоднократно описывались в

журналах, и представля-

ются на первый вагляд легко осуществимыми. К сожалению, журналы не сопровождалы их описание критическим разбором, и у многих читателей могло остаться убеждение, что мы имеем адесь хорошо продуманную техническую идею.

Оба проекта исходят из Франции. Первый из них предложен был в 1913 г. двума французскими инженерами Масом и Друв (Mas и Drouet) и описан известным техническим писателям Графиным следующим образом:

«Представьте себе колесо огромного днаметра, несущее на окружности снаряд, который должен быть отброшен вдаль (рис. 47). Если при достаточной скорости вращения внезанно освободить снаряд, он полетит по касательной с той же скоростью, с какой двигалась соответствующая точка колеса. Устройство может быть упрощено: машина может состоять из двух парадледьных брусьев, закрепленных посередине на оси. Противоположные концы брусьев могут быть снабжены с одной стороны метательным снарядом, с другой —противовесом равной массы. При длине брусьев в 100 м, каждый оборот дает путь в 314 м; значит, если довести скорость вращения до 44 оборотов в секунду, то крайшие точки будут двигаться с секундною скоростью около 14 км.

«Если пожелаем развить такую скорость в течение нескольких минут, понадобится двигатель мощностью в миллион лошадиных сил. Это очевидно неприемлемо. Оставлясь в пределах существующих технических норм, придется действовать более медленно и ассигновать примерно 7 часов, чтобы добиться 44 оборотов в секунду; тогда достаточен будет двигатель в 12 000 лош. сил.

«Метательная машина, действующая так, как было объяснено, должна быть расположена где-инбудь над расщелиной, например между скалами в горах. Она будет приводиться в движение от паровой турбины, а в нужный момент особый электрический "ппарат освободит закрепленный на колесе снарял, который и полетит вертикально к зениту».

Дальнейшее движение снаряда (вес которого — для двухмесячного путешествия трех пассажиров — будет достигать 4 тонн) предполагается по ракетному принципу.

«Корабль вселенной должен быть снабжен внутренним двигателем, позволяющим увеличить его собственную скорость и управлять его движеннями. Двигатель вовсе не должен быть очень сильным: аппарат, изолированный в пространстве и освобожденный от земного притяжения, перемещается с большою легкостью. Можно применить двигатель с «отдачей», основанной на принципе ракеты: он выбрасывает в пространство массу газа, истечение которого заставит аппарат отклониться. Чтобы получить отклонение в намеченном направлении, вытекание газа может быть произведено по желанию через тот или иной ряд труб, открывающихся наружу снаряда».

Почему надо считать этот проект несостоятельным? Прежде всего, огромные затруднення возникли бы при подыскании материала, который мог бы противостоять развивающейся при таком вращении огромной силе натяжения. По формулам механики легко вычислить, что при окружий скорости 14 км в секунду и радиусе вращения в 50 м центробежная сила каждого грамма сиаряда должна равняться

$$\frac{(1\,400\,000)^2}{980\times5000} = 400\,000 \ \imath = 400 \ \kappa \imath.$$

Это означает, что брусья будят растягиваться с силою, превышающей вес сиарда в 400 000 раз. Так как сиардя предполагается весом 4 т, то сила натяжения брусьев исчисляется
1 600 000 т. Вспомиим, что вся Эйфелева башия весит только
9000 т. Если наготовить брусья из лучшей стала, то чтобы
они могли безопасно выдерживать такое натяжение, им надо
было бы дать, при квадратиом сечении, толцину в 9 м—
при условии, что такой чудовищайый брус сам будет невесом. .

Совершению непреодолимо, кроме того, другое затрудисине, — нменио то, которое обусловлено увеличением тямести внутри сидарда. Надо помиить, то и пассажиры снаряда, кружащиеся в втом колесе, к моменту отправления в космический полет сделаются в 40 000 раз тяжелее, и, конечио, будут раздавлены собствениым весом. Отослать в полет живых пассажиров помощью такого колеса, очевидно, мемыслатмо.

Второй проект, — принадлежащий, повидимому. Графинь и, — кажется на первый взгляд более осуществимым. Здесь также используется инерция кругового движения, но мебольшое колесо заменено неподвижимы кольцевым рельсовым путем, проложениям внутри кольцевого тупнеля; поперечник кругового пути — 20 км. По рельсам (рис. 48) скольчи половых тележка рельсам не обильно смазанных половых тележка, несущая на себе межпланетный спаряд-вагои. Движение тележки обусловлено особым двигателем, помещающимся вне ее и передающим ей свою внергию по проводу между рельсами. Так как двигатель работает непрерывно, то тележка должна скользить ускорению. Для уменьшения сопротивления среды воздух внутри туннеля уменьшения сопротивления среды воздух внутри туннеля

разрежается насоками. От кругового туника откодит, по направлению касательной, ответвление с наклоном вверх. Когда тележка со снарядом, сделав достаточное число оборотов по круговому пути, разгонится до скорости 12,5 км в сек, она автоматически переводится на ответвление, на котором и подвергается торможению. Движение тележки замедляется, но лежащий на ней спаряд соскальзывает по инерции с тележки и летит в атмосферу со скоростью 12,5 км в сек, которая



Рис. 48. Круговой крытый рельсовый путь для отлета в мировое пространство. Вверху вправо-воздушный пасос.

по выходе из воздушной оболочки в мнровое пространство понижается до 10,9 км. Управление снарядом в его свободном полете предполагается осуществлять помощью реактивного двигателя.

Мы замечаем в этом проекте некоторые черты, сбликающие его с проектом К. Э. Циолковского. Однако в только что изложенном виде идея Гра ф и и ь и несбыточна (если даже считать скорость 12,5 км в сек. достижньмой), так как она не учитывает возрастания нскусственной тяжести внутри снаряда к моменту его отправления в межпланетный рейс. Хотя тяжесть в данном случае значительно меньше, чем в предмущем проекте— вселестане увеличения радиуса кругового пути, — но все же она достаточно велика, чтобы сделать проект несостоятельным. В самом деле: рассчитаем величину центробежной слам для каждого грамма снаряда.

# $\frac{(1\,250\,000)^3}{980\times 1\,000\,000}\approx 1600\ i.$

Мы видим, что пассажиры к моменту отправления в космическое путешествие сделаются в 1600 раз тяжелее, — возраставие всел, безусловно смертельное. Значит, как бы постепенно ин нарастала скорость снаряда по окружности, его щентростремительное ускорение неизбежно должно превзойти допустнямую для живого существа норму.

Что же касается ракетного двигателя, управляющего снарядом в мировом пространстве, то сама по себе яден вта, как мы знаем, вполья целсособразив. Однако в рассмотренных проектах она совершенно не равработана и предложена так напвио, что не может в таком виде рассматриваться как серьезная техническая мысль.

Авторы проектов, очевидно, не дают себе отчета об условнях применения реактивного принципа.

Итак, оба изложенных французских проекта надо отнести к разовау совершенно неосуществимых.

# хіх. жизнь на корабле вселенной.

С завистью думает современный астроном о тайнах мироздания, которые увидит из стеклянных окон своего межпланегного корабля будущий морях вселенной. То, что смутно рисует нам слабый луч света, едва улавливаемый телескопом, во всей ясности предстанет наумленному взору косического путешественника. И кто предугадает, как чудесно расширится тогда наши знания в мире миров, какие новые тайны исторгиет человческий разум из глубин вселенность

Необычайное и новое ожидает будущего небесного странника не только за стенам него корабля. Внутри ввездолета он также сможет наблюдать цельй ряд необыкновенных явлений, которые в первые дин путешествия будут, пожалуй, привлекать его вимнание и поражать ум не менее, чем величественная панорама, расстилающаяся за окнами каюты.

(8)

Едва ли кто-нибудь даже во сне переживал ощущения, постоям странить и выполнения в прастоям спитать будущему космическому странину внутри звездолета. Это нечто поистиме феерическое. В коротких словах речь идет о том, что внутри звездолета нет такиссти: все предметы полностью утрачивают в нем свой вес. Закон тятотення словно отменяется в этом маленьком мире. Достаточно немногих соображений, чтобы убедиться в беспорности этого вывода, когя и трудно привыкнуть к мысли, что внутри небесного корабля не обнаружнявается на одно из тех проявлений силы тяжести, к которым мы тях привыкну на Земле.

Допустни сначала, ради простоты, что звездолет (или пушечное ядро Міхоля Верна) свободно падает в мировом пространстве. Сила внешнего таготения должив действовать одинаково как на самый снаряд, так и на предметы внутри него: поэтому она должна сообщать им равные перемещения (ведь все тела, тажелые и легкие, падают с одинаковою скоростью). Следовательно, все предметы внутри звездолета будут оставаться в покое по отношению к стенкам. Разве может тело «упасть» на пол каюты, если пол этот тоже «падает» с точно такою же скоростью?

Вообще, всякое падающее тело не имеет веса. Еще Галилей в своем бессмертном «Собеседовании о двух новых науках» писал об этом в следующих картинных выражениях:

«Мы ощущаем груз на наших плечах, когда стараемся мещать его падению. Но если станем двигаться вниз с такою же скоростью, как и груз, лежащий на нашей синне, то как же может он давить н обременять нас? Это подобио тому, как если бы мы захотели поразнть копъем кого-нибудь, кто бежит впереди нас с такою же скоростью, с какою движемся и мы».

При всей своей простоте, мыкль эта настолько непривычая, настолько неожиданна, что, будучи даже понята, неохотно принимается сознанием. Остановимся же на ней немного дольше. Перевеситесь мысленно иапример внутрь Жюль Вернова ядра, свободно падающего в мировом пространстве. Вы стоите на полу каюты и роняете из рук карандаш. Естественно вы ожидаете, что он упадет на пол. Так полагал и Жюль Вери, не продумавший до конца своей собственной иден. Но не то случится в действительности: карандаш повиснет в воздухе, инсколько не приближаясь к полу. По отношению к Земле, он, конечно, будет перемещаться под действием притяжения, — но точно такое же перемещение под действием притяжения с самое ядро. Если, например, земное притяжения в течение сехунды приблизит карандаш к Земле на один метр го и ядро приблизит асмоним метр: расстояние между карандашом и полом каюты не наменится, а следовательно падение предметов внутри каюти не былочжится с а следовательно падение предметов внутри каюти не облаоужится.

Так булет не только внутон падающего звездолета, но и пон подъеме его вверх и вообще при всяком свободном движении его по инерции в любом направлении в поле тяготення. Ядро, летящее вверх, в сущности тоже падает: скорость его взлета все время уменьшается под действием земного притяжения, на определенную величниу, -- именно на ту, на какую уменьшнаась бы скорость ядра за тот же промежуток времени, если бы ему не было сообщено движення вверх. То же самое должно пронсходить, конечно, и со всеми предметами внутри снаряда. Вы помните, как в романе «Вокруг Луны» труп собаки, выброшенный пассажирами из окна, продолжал в мировом пространстве следовать за ядром, н вовсе не стал падать на Землю. «Этот предмет, — замечает романист, — казался неподвижным, как и ядро, н, следовательно, сам летел вверх с такою же скоростью». Но если предмет казался неподвижным вне ядра, то почему не должен он казаться таким же и внутри ядра? Удивительно, как близко можно полойти к истине и, не заметнв ее, пройти мимо . . .

Теперь, думается, достаточно ясно, что внутри межпланетного корабля не может наблюдаться падение тел. Но если предметы в каюте звездолета не могут падать, то не могут оти и оказывать давления на свои опоры. Короче говоря, в межпланетном корабле все предметы становятся абсолютно невесомы.

Строго говоря, в этом любопытном факте не должно бы быть для нас ничего неожиданного или нового. Мы ведь нисколько не изумляемся, например, тому, что на Луне вещи тяготеют не к Земле, а к центру Луны. Почему же должны предметы внутри звездолета падать к Земле? С того момента, как ракета, прекратна взрывание, изменяет свой путь единственно лишь под действием притяжения Земли нан иных мировых тел, - она превращается уже в миниатюрную планету, в самостоятельный мир, нмеющий свое собственное, хотя и ничтожное, напряжение тяжести. Внутри снаряда могло бы проявляться разве лишь взаимное притяжение предметов и притягательное действие стенок снаряда. Но нам известно уже, как инчтожно взаимное притяжение мелких тел и какие медленные, незаметные движения оно способно вызвать. А влияние притяжения стенок снаряда должно быть еще менее заметно: в небесной механике доказывается, что если бы снаряд был строго шарообразный, то притягательное действие такой оболочки равнялось бы нулю, так как притяжение любого ее участка уравновешивалось бы обратным действием диаметрально противоположного участка.

По этому признаку — полному отсутствию тяжести будущие пассажиры космического корабля безошибочно смотут определять, не гладя в окно, движутся ли они вые Земля пли нет. Для них немыслимы сомнения вроде тех, которые, по свидетельству Жюля Верна, будто бы смущали пассажиров ядов в первые минуты межпланетного полета.

«-- Николь, движемся ли мы?

«Николь н Ардан переглянулись: онн не чувствовали движения ядра.

«— Действительно, движемся ли мы? — повторил Ардан.

«— Илн спокойно лежим на почве Флориды? — спросил Николь.

«— Илн на дне Мексиканского залива...— прибавил Мишель».

Подобные сомнения совершенно невозможны для пассажнов свободно брошенного звездолета. Им не придется загля-

дывать в окио каюты, чтобы решить, движутся ан они: непосредствению ощущемие невосомости сразу покажет им, что они уже перестали быть пленинками Земли и превратились в обитателей извой миниатюрной планеты, лишению тяжести. \*

Мы так привыкли к силе тяжести, ие покидающей нас ни в желевиодорожном вагоне, ни на палубе парохода, ии даже в гоидоле вэростата или в сидении аэроплана — так сжильсь с этой неустранимой силой, что нам чрезвычайно трудно представить себе ее отсутствие. Чтобы помочь читателю вообразить себе, при какки необъчайних, почти сказочных услових будет протекать «невесомая» жизнь пассажиров в каюте межпланетиюто коребля, попытаемся избросать здесь некоторые чести своеобозаной картины втой жизяи.

Вы пробуете сделать шаг в каюте космического корабля -и плавио, как пушинка, парите к потолку: легкого усилия мускулов ног достаточно, чтобы сообщить вашему невесомому телу заметную поступательную сколость. Вы летите к потолку (нельзя сказать «вверх»: в мире без тяжести ист ин верха, ин инза), ударяетесь о него — и обратный толчок относит ваше невесомое тело снова к полу. Это, плавное падеине не будет гоузным; вы почувствуете довольно легкий удар, но его достаточно, чтобы опять оттолкнуть вас к потолку, и т. д. Если, желая как-нибудь прекратить невольные и бесконечные колебания, вы ухватитесь за стол, то не пособите делу: стол, ничего не весящий, легко полетит вместе с вами, и булет качаться туда н назад, попеременно отталкиваясь от потолка и пола. К чему бы вы ни прикасались все иемедленно поиходит в движение, плавное, зато нескончаемое. Полка с кингами поплывет в воздухе, не растеривая своих книг: ящик с провизней и посудой будет витать «ввеох лиом», не ооняя своего солеожимого. Словом, в каюте небесного корабля будет царить хаос, исключающий всякую возможность покойной жизни, если мы не позаботимся заранее привязать и привинтить все вещи к полу, к стенам, к потолку.

Почувствовав себя невесомыми, они моган сделать только два предположения: либо жаро свободно летит в пространстве, либо же вемной шар внезанию утратил способность их притягивать. Теоретически оба допущения равиоправань, практически же выбор между ними гесомненен.

Миогие предметы обстановки будут, впрочем, совершенно изалишии в өтом мире без тяжести. К чему вам студья, сали вы можете висеть в воздухе в любом положении, ие утомляя ин сдиного мускула? Стол тоже бесполезей: все поставленное на него унесется, как пух, при малейшем толчие или дуновнин. Лучше ваменить его сообым станком с важимами. Не нужна вам и кровать: вы не удержитесь из виё и одной минуты — при малейшем движении улетите прочы; пружниний тюфям будет бросать ваше тело к потолку как

мяч. Чтобы спать спокойно, без невольных странствований по всем углам каюты, вам необходимо будет пристегнуть себя ремяями к своему ложу. Тюфяк—
изаминий предмет там, где
нет тяжести; вам будет
мятко и на жестком полу:
ведь ваше тело инчего не
весит, не давит на полу
а следовательно вы не будете испытывать ощущения жестком полу:

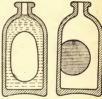


Рис. 49. Жидкости в условиях иевесомости. Налево — вода в бутыли; направо — ртуть.

Буквально на каждом шаѓу будет подстерегать вас неожиданное и необъчайное. Вы хочите налить воды для дитъя: опрокидываете невесомый графии над, невесомым стакавом, но — вода не льется... Нет тяжести, значит, нет и причини, побуждающей жидкость выливаться из опрокинутого сосуда. Вы ужаряете рукой по дву графина, тобы вытракнуть воду, и — новая неожиданность: нз графина вылетает большой колеблющийся водяной шар, пульсирующий в воздукс. Это не что ниее как огромная водяная капла; в мире без тяжести жидкость принимает сферическую форму, как масло в знаменитом опыте Пало. Если вта гигантская водяная капла ударится о пол нля стенку каюты, она растечется по ним тончайшим слоем и расползется во все стороны. Придется брать с собою жидкости не в стеклянных и вообще твердых сосудах, а в резиновых вместилищах, из которых жидкость можно будет выдавливать.

Пить в межпланетном корабле тоже нельзя будет так, как мы привыкли. Зачерпнуть жидкость мудрено: она соберется в шар, если не смачивает стенок сосуда; и тогда вы не доне-

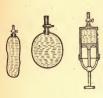


Рис. 50. Бутыли для ракетного корабля.
Чтобы на бутыли возможно было в среде

без тялести навлекать содержимое, стенки ее должим быть кожзаные (налезо) или ремиповыо середине), или бучталь должия сизбиаться поршнем (направо). сете до рта этой водяной пилюли — при малейшем толчке она умчится прочь. Если же жидкость смачивает стенки сосуда, то облечет ее со всех сторон, и вам придется подолгу облизывать сосуд, испытывая муки Тантала.

Процесс питья и еды в невесомой среде требует большой осмотрительности: легко поперхнуться.

Приготовление. обеда из невесомых продуктов будет сопряжено с немальним и снова неожиданными затруднениями. Чтобы довести воду до кипения, придется повозиться чуть не целые сутки.

В самом деле: при обычных условиях вода в кастрюле нагревается сравнительно быстро только потому, что нижние нагретиме слои воды, как более легжее, вытесияются вверх холодными, выше лежащими; перемещивание это происходит само собой, пока все слои воды не нагреются до кинения. Но пробовали ли вы нагревать воду сверху? Попробуйте: положнет горячие утолья на металлическую крышку полной кастрюли и вы убедитесь, что это бесконечная история: нагретый слой останется изверху, теплота будет передаваться нижележащим слоям только через воду же, — а теплопроводность воды, как известно, ничтожная (можно довести воду вверху сосуда до жипення и в то же время удерживать на его дие нарастаявшие куски льда. В невесомом мире ввездолета также не будет этого благодетельного перемешивания слоев при нагревании жидкости: ведь нагретые и ненагретые слои одинаково невесомы: — следовательно вскипятить всю воду в кастрюле обычным путем, без специальных мешалок, будет довольно трудко. В невесомой кухие невозможно и жарить на открытой сковороде; упругие пары масла тотчас же отбросит жаркое к потолку.

По той же причиие — отсутствию перемещения нагретых частей, — весьма трудно будет отопить каюту каким-либо иагревательным прибором.

Развязывая мешок с мукой или крупой, мы рискуем малейшим толчком рассеять в воздухе все его содержимое.

Даже обыкновенное пламя не будет гореть в каюте небесного корабля. Обращающиеся при горении пламени негорючие газы — угложислотя, водявой пар и др. — не могут здесь удаляться сами собой, как удаляются они на Земле вследствие высокой температуры. Они будут оставаться тут же. окружая пламя и прекращая к нему доступ воздуха. Пламя задоляется в продуктах собственного горения. Устроив в вагоне-ядре газовое освещение, Жюль Верн в сущности обрек сомих героев на пребывание в темноте.

В будущем межпланетном снаряде освещение необходимо устроять электрическое, и даже для кухии придется пользоваться нсключительно электрическими беспламенными нагревателями.

Все эти житейские неудобства — курьезные, необычайные, неожиданные, но по существу безвредные и невниные, заставят будущих моряков вселенной отрешиться от многих укоренившихся привычек. - Едва ли, однако, из-за одного этого будут отказываться от путеществия в таниственные глубины мироздания. Люди терпели более серьезные лишения, чтобы изучить нашу маленькую Землю — вспомним страдания поларных путещественииков! — и, комечко, не остановится перед ними, когда дело будет итти об неследования вселенной.

#### хх. опасности звездоплавания.

Когда речь идет о полете в мировое пространство, ум менодотовленного человека обычно рисует нескоичаемый ряд опасностей, подстерегающих ладью моряка вселенной и иссущих ему гибель. Здесь и встреча с метеорами, прорезающими в изобилии пустыни мироздания; и чудовищимй холод мирового пространства; и невыносымая для живого организма скорость передвижения; и вредное отсутствие тажести; и столь же вредное усиление тяжести при отлете; и неизбежное расплавление звездолета при проинкиовении через атмосферу с огромною скоростью; и смертоносные космические лучи, и давление солнечных лучей, способие нарушить расчислени им путь ракетного корабля, и еще много других опасностей, из которых каждая в отдельности достаточия, чтобы сделать поедподятие невыполниямы.

Остановимся же на рассмотрении этих опасностей и выясним. в какой степени они реальны.

#### Встреча с метеорами.

Возможная встреча звездолета с одним из тех твердых окомою, которые стремительно прорезают мировое пространство, представляет в глазах многих самую серьезную опасность для будущих раметных кораблей. Количество метсоров, каждые сутки обрушивающихся на земной шар со скоростью десятков инлометров в секунду, исчисляется миллионами. От этой небесной бомбардировки нас спасает воздушная брояв, коружающая Земло.

Но что оградит от нее звездолет, вынесшийся за пределы атмосферы?

Не будет ли ракетный корабль сразу же осыпан грядом метеоров, которые проинжут его тонкую оболочку, повредят механиям, выпустят запасы горючего и воздуха?

Ближайшее рассмотрение вопроса показывает, что подобные опасения почти совершение лишены основания. Забывают, что если для огромного земного шара метеоры являются густым градом, то для звездолета, поверхность которого в десятки миллиардов меньше поверхности нашей планяты, те же метеоры рассеяны крайне просторно. Известный немецкий астроном К. Граф высказался по этому поводу так:

«С метеорной опасностью можно почти не считаться. Даже в густых метеорных потоках одна крупинка массою меньше грамма попадается в сотие кубических километров в объеме, едва охватываемом нашим вообрамением. А опасность прямого столкновения с более крупными метеорами одяна изглюз.

Подтверждение этих слов находим и у других астрономов. В. Мейер в книге «Кометы и метеоры» писал: «Для потока леония 1866 года найдено, что в самой плотной его части твердые крупинки разделены промежутками в 110 км». Согласно проф. Ньютону, знатоку метеорной астрономии, расстояние между соседними метеорами в рое еще больше: около 500 км. После этого для читателя не будет неожиданным расчет профессора Оберта, утверждающего, что «ракета должна странствовать в мировом пространстве 530 лет. прежде чем встретит один метеор . . . С втой точки зоения путешествие в звездолете во всяком случае не столь опасно, как например езда на автомобиле». К сходному выводу пришел, на основании своих вычислений, и проф. Р. Годдард. По его расчетам, вероятность встречи ракеты с метеором во воемя перелета Земля — Луна определяется дробью порядка 1 : 100 000 000

## Холод мирового пространства.

"Другая опасность, по мнению многих, подстерегающая будущего моряка вселенной, — страштный холод мнрового пространства, достигающий — 270°. Такой сильный холод неизбежно должен проникнуть сквозь металлические стенки космического корабля и заморозить его пассажиров.

Опасения эти, однако, основаны на простом недоразуменин. Когда о «температуре мирового пространства» говорит физик, он хорошо знает, что надо под этим разуметь. Но в широкой публике с теми же словами связаны крайне смутные и сбивчивые представления. Температурой мирового пространства называют ту температуру, какую принимает абсолютно черное тело, \* защищенное от солнечных лучей и удаленное от планет. Но звездолет ни в коем случае не есть тело, защищенное от солнечных лучей. Напротив, он непоерывно купается в лучах Солнца, непрерывно прогревается им. Расчет показывает, что шар из теплопроводного вещества (металла), помещенный в подобных условиях в расстоянии 150 миллионов километров от Солнца, должен иметь температуру на 12° выше нуля Цельсия, а тело формы ракеты даже на 29° выше нуля. Если же одна сторона ракеты зачернена, а другая блестящая, то температура звездолета может колебаться — в зависимости от поворота его к Солнцу — между 77° выше нуля Цельсия и 38° ниже его. Мы видим, что пассажиры ракетного корабля будут иметь возможность, поворачивая его различным образом относительно Солнца, поддерживать внутри каюты, смотря по жеданию, дюбую температуру — от сибирского мороза до зноя Сахары.

## Чрезмерная скорость.

Многих путает огромная скорость, с какой звездолет будет мчаться в мировом пространстве. Человеческий организм, однако, способен выдержать любую скорость, по той простой причине, что он вообще не ощущает инкакой скорости. Разве чувствуем мм, что наше тело ежесекундию перемещается вместе с земным шаром на 30 км, а вместе с Солицем — еще на 20 км. Для организма опасиа не скорость сама по себе, как бы велика она дни бълда, а и зме не и не скорости, переход от одной скорости к другой, т. е. то, что в механике назъявается сускорением». Ускорение же ощущается нами как усиление или ослабление силы тяжести — эффект, который, как и подная невесомость, будет сейчае рассмотрен особь.

<sup>\*</sup> Т. е. тело, поглощающее все падающие на него лучи.

Часто высказываются опасения, что последствия для живого организма от помещения его в среду без тажести долживы быть роковыми. Опасения вти, однако, ин на чем, в сущности, не основаны. Вспомним, что обитатели вод, т. е. ¾ всего земного шара, почти невесомы, — во всяком случае муз вут в условиях, весьма сходных с состоянием невесомости. Кит, маскопитающее, дышащее легкими, может жить только в воде, где чудовищный все его сводится к нулю. Вне воды оп раздавливается обственным весом. Если систематически рассмотреть, какие именно функции нашего организма могли бы серьезно расстроиться вследствие утраты веса, то окажется, что таких функций нет. \*

«Отсутствие тяжести, — пишет Г. Оберт, — не может причинить нам никакого физического вреда. Уже тот факт, что все живненные процессы протекакот в нашем т-кем как при его отвесном, так и при горизонтальном положении, доказывает, что мы (в отличие от растений) не приспособлены лишь к определенному направлению тяжести».

Невесомость, по исследованиям Оберта, может оказывать на человека вредное п с их и ч с к о с действие. В первые моменты, особенно при внезапиом переходе к условиям иевесомости, ощущается безотчетный страх. Но мозг и внешние чувства функционируют необыкновенно интенсивно, мысли четки и безукоризнению логичинь. Течение времени кажется, замедленными устанавливается свособразная нечувствительность к боли и чувство безразличия. Позднее эти явления исчезают и уступают место ощущению свежести и повышенного напряжения жизненных явлений, сходному с действием возбуждающих нервы средств. Наконец, по истечении некоторого времени, психическое состояние возвращается

Миютях смущает тот общеняваестный факт, то человен, подвешенный виня головой, поотбает отсода делают вывод о влянном зимечения для нашего организма надлежаще направленной силы тяжести. Одимко на этого, что при определенном направления свогот действия фактор оказывается вредимы, никак не следует, что и полное отсутствие этого фактора тажее будет вредие.

к нормальному, хотя пребывание в соеде без тяжести продолжается.

Того же мнения о физнологической безвредности отсутствия тяжести придерживается и К. Э. Циолковский.

«Во время падения ими простого прыжка на нашей планете, пока мы еще не коснумись ногами ее почвы, мы также находимся, по отношению к нашему телу, одежде и предметам, при нас паходящимся, в среде, свободной от тажести, но явление это продолжается много-много полсекунды; в течение этого промежутка времени части нашего тела не давят друг, на дбуга, падъто не отягчает плеч, часы не оттягивают кармана. При купании на Земле все нашего тела также почти парализуется выталкивающим действием воды. Такое отсутствие веса может продолжаться неопределенно долгое время. Отсюда видно, что едва ли нужны какие-либо собые опыты для доказательства безвредности среды, лишенной тяжести».

Во время свободного падения тело не имеет веса, так что человек, падающий с высоты, находится в условиях невесомости. Но паденые само по себе не причиняет инкаких расстройств. Летчики, сбрасывающиеся с парашнотом, около 12 секунд падают с возрастающей скоростью. Они не становятся совершению невесомыми, так как из-за сопротивьения воздуха ускорение их падения меньше ускорения свободно падающего тела. Но все же вес их уменьшается довольно значительно, и это не отражается на самочувствии опытного парашнотнета. Артнеты, выполняющие номер «человек-снаряд» (их выстреливают из пружиниюто фордия), пребывают во время своего перелета в состоянии невесомости до 4 секунд, не испытывая при этом никаких болезненных опучшений. \*\*

Отметим еще ошнбочность мнения (высказанного некоторыми критиками моей книги), будто невесомый воздух внутри межпланетного дирижабля не должен оказывать ни-

Но никак не из порохового. Дым, видимый публикой, — чисто декоративный.
 См. «Занимательная механика» Я. И. Перельмана.

какого давления. Если бы это было верио, то, конечно, целый ряд явлений внутри небесного корабля происходил бы не так, как описано в главе XIV. Но в действительности давление воздуха при данных условиях нисколько не связано с его весомостью. Весомость, конечно, была причиною того, что воздух близ земной поверхности сжат и давит во все стороны. Но этот сжатый воздух должен полностью сохранить свое давление и в том случае, если в закрытом помещении он становится невесомым. Ведь сжатая пружина не утрачивает

свой упругости в среде без тяжести; карманиме часми и изменят своего хода от перенесения с Земли на Луну или на саммій маменький астероид. Сжатый газ — та же пружина и не должен утрачивать своей упругости при ослаблении тяжести или полной потере веса (если, конечно, газ заключен в герметически замкнутом пространстве). Воздух
утратна бы свою упругость только при одном
условии: сели бы темлература его полизналась
до абсолютного нуля (т. е. до — 273° Ц);
при температуре выше этой всякий газ
должен обладять упругостью и евависимо
от того, подвержен ли он тяжести или
нет.



Рис. 51. Человек может пить, вися вниз головой.

Поэтому барометр-анероид показал бы в летящем небесном дирижабле то же самое давление, какое он показывал там до отлета. (Барометр же ртутный вовее исприлоден в таких условиях, потому что он измеряет давление воздуха весом ртутного столба, который в среде без тяжести равен нулю.)

Многие думают также, что в среде без тяжести невозможно глотание. Это совершение ошибочно. Акт глотания вовсе не обусловлен тяжестью: пища проталкивается по пищеводу действием его мускулов. Лебедь, страус, жираффа пьют при опущенной шее; акробаты могут пить, вися вииз головой. Проглоченная жидкость продавливается мускулами пищевода в желудок чрезвичайно быстро—в течение

доли секунды. Твердая пища перемещается медленнее у человека секунд 8—10 (в зависимости от величины проглоченного куска), — ио во вожном случае без участия силы тяжести.

### Усиленная скорость.

Что касается, иапротив, у си леи и ой тяжести, то она, вообще говоря, представляет для человека серьезиую опасность, если превосходит известиви предел. Животные могут переносить усиление тяжести в довольно широких пределах, как видно из опытов Циолковского.

«Я делал опыты с разного рода животными, — говорит Циолковский, — подвергая их действию усиленной тяжести на особых деятробежных машинах . . Вес рыжего таракана я увелячивал в 300 раз, а вес цыпленка раз в 10; я не заметил, чтобы опыт принес им какой-инбудь вред». То же подтвердили и опыты, произведенные в Ленинграде в 1930 г. в Институте гражданского воздушного флота. \*

Удвоенную тяжесть человек переносит легко. При крутом спижении («пижнровании») летчики при выходе из пике
подвержены, как показывает расчет, трехкратной и даже четырежкратной искусственной тяжести; известеи случай, когда
летчик подверскя при таком спуске действию семикратной
тяжести (т. е. двигался с ускорением в 70 м в сек.) и перенес ее — конечно, в течение весто нескольких секунд — без
вреда для доровыя. Мы уже приводили случай —правда
неключительный — с пожарими, прытиувшим с высоты 25 м
на холст; человек этот подвержие был при здаре охолст ускорению в 24 раза сильнее нормального. Известно, что люди
совершению безвредию переносят прыжки с большой высоты
в воду, — хотя, по расчетам Оберта, такой прымос с 8 м
воду, — хотя, по расчетам Оберта, такой прымос с 8 м
воду, — хотя, по расчетам Оберта, такой примос с 8

<sup>\*</sup> См. Н. А. Рамин. Теория реактивного полета, глава «Эффинт укропреня на визнотных то стр. 353—350. Оплатия производились на тараканиче, изводяться и на тараканиче, изводяться на тараканиче, изводяться реактивном, горобом, воровой, нашимым, кролимым, кролимым, горобом, нашимым, кролимым, кролимым, горобом, нашимым, горобом, променям, коробом, нашимым, горобом, променям, коробом, променям, коробом, променям, коробом, променям, коробом, променям, коробом, променям, коробом, променям, горобом, горобом,

подвертает организм четырежкратиому усилению тяжести. Названный ученый полагает, что человек молет переиосить без вреда в направления от головы к ногам ускорение 60 м в сек. (6-кратиую тяжесть), а в поперечном — 80—90 м в секунду (8—9-кратиую тяжесть), с в поперечном том, молет ли он переносить это действие длительно, т. е. по крайней мере 200—600 сек... Во время войны наблюдался такой случай: летик со скоростью около 216 км в час (60 м в сек.) описал четыре петан винтовой динии диаметром не более 140 м; в течение 29 секунд он подвержен был ускорению в 51,5 м в сек. без малейшего вреда. Этот случай говорит за то, что человек может и длительно перепосить подобную степень усиления тяжестия».

Такое же мнение высказывал и Макс Валье. В статье «Медицина и звездоплавание» («Ракета», 1928 г.) он писал: «Можно принять, что человек способен без вреда для себя" в течение нескольких минут переносить 3-4-кратное усиление тяжести, особенно когда его тело расположено поперек действующей силы, т. е. поперек к направленню движения аппарата. Отправляться надо, следовательно, лежа, располагаясь на мягком ложе (хороший тюфяк в свободно висящей койке). чтобы возможно больше квадратных сантиметров тела имеля опору. Испытание человека по отношению к усилению тяжести можно выполнить помощью спецнально для этого устроенной карусели, вращаемой настолько быстро, что действие центробежной силы в несколько раз превышает нормальное напряжение тяжести. Отправляться в полет с большим ускорением без "предварительного испытания было бы рискованно — всякому понятно, что усиленная тяжесть затрудняет деятельность сердца, легких и других органов, выполняющих жизненные функции»,

Весьма показательны опыты, пронзводнвшнеся недавно (1928 г.) в Бреславле над человеком, подверженным действию

 <sup>«</sup>Человек-пушка» при падении на сетку подвергает свое тело усиленной тяжести, в 15 раз превышающей нормальную, не испытывая при этом болезненных ощущений. (См. Я. И. Перельман, «Заиммательнам механика»).

центробежной силы; напомним, что давление, обусловленное этой силой, ничем не отличается от давления, порождаемого тяжестью. Человек, предоставивший себя для опытов, производил самонаблюдения по определенной программе. Опыты велись на карусели. Расстояние центра тяжести испытуемого от оси вращения было 3,2 м. При 24 оборотах в минуту равнодействующая центробежного ускорения и ускорения тяжести равнялась 23 м в сек. за секунду, т. е. больше нормального ускорения тяжести в 2,3 раза. При этом сердце, дыхательный аппарат и мозг работали нормально. Самочувствие и мышление — такие же, как и в нормальных условиях. Заметно ошущалось лишь давление тела на наружную стенку. Руки и ноги казались отяжелевшими, но все же ими легко было управлять. Мускулы щек при боковом положении головы ощутительно оттягивались. С трудом удавалось держать голову поямо, не подпирая ее.

При более быстром вращении каруссаи достигалось ускорение в 4,3 раза больше нормального. Но и при этих условиях не замечалось расстройств в деятельности сердца и дыжательного аппарата; сознание и все ощущения были нормальны. Руки и иоги заметно тяжелели, но ими все же можно было двигать. Чувствовалось, что одежда гораздо тяжелее. Всего ощутительнее было давление тела на наружную стенку. Производить наблюдения при еще более быстром вращении на этой каруссли нельзя было из-за неприспособленности каруссли.

## Сопротивление атмосферы.

Приходится слышать опасения, что ражетный корабль, летящий с космической скоростью, должен, прорезывая земную атмосферу при вължете и при возвращении на Землю, подвергнуться той же участи, как и метеоры: переход энергии его движения в теплоту неизбежно раскалит, расплавит, даже превратит в пар весь звездолет. Соображение это кальеття, на первый взгляд очень серьезным; в действительности же, как мы уже имели случай отметить, оно очень мало основательно. Дело в том, что межпланетная ракета прорезает толщу атмосферы вовсе не с космической скоростью. Мы винели, что при путешествин на Луну звездолет приобретает свою максимальную космическую скорость уже за пределами атмосферы, на высоте 1666 км; плотиую же часть воздушной оболочки ракетный кораблы пронизывает сравнительно умеренной скоростью. Так, при отлете на Луну ракета имеет на высоте 1 км скорость по отношению к Земле 250 м в сек, на высоте 2 км — 350 м, 5 км → 550 м, 10 км — 770 м, 15 км — 950 м, 20 км — 1100 м, 30 км — 1350 м. Как видим, скорость ракеты мала там, где воздух плотен, н велика там, где он крайне разрежек.

При обратном спуске на Землю ракета описывает строго рассчитанную спираль, прорезая сначала, пока скорость велика, самые разреженные слои атмосферы и лишь постепенно, по мере уменьшения скорости, проникая в более плотные слои. Опасность расплавления оболочки и здесь вполие

может быть избегнута.

## Космические и ультрафиолетовые лучи.

. В число возможных опасностей звездоплавания нередко включают и вредное, чуть не смертоносное действие так наз. космических лучей (иначе именуемых также лучами Гесса или Милликена). Вредное действие этого назучения однако сильно преувеличено. Авторитетный исследователь космических лучей проф. Кольхерстер считает подобные опассиия, связаниме с этими лучами, лишенными всякого основания, с

Мнение вто вполне подтвердилось недавними исследованиями проф. Пикара, произведенными во время его знаженитого подъема в 1931 г. на высоту 16 000 м. Целью полета было изучение хода изменения интенсивности космических лучей с высотой (земная атмосфера заметно поглощает өти лучи). Пикар установил, что на высоте 16 км интенсивность космического излучения больше, чем на высоте 9 км, — но что она нигде не достигает степени, сколько-инбудь опасной для жизото организма. На высоте 16 км Пикар имед под собой 90% массы земной атмосферы: поэтому при далькиёшем поднятии вверх интенсивность космического излучения может возрасти только на 10%.

С втими результатами хорошо согласуются данные, добытые в 1932 г. проф. Регенером помощью шара-зонда, пущенного на высоту 28 км с приборами, регистрирующими интенсивность дучей Милликена.

Словом, сенсационное наименование «лучей смерти» присвоено газетами этому излучению без малейшего основания: действие его слишком поспешно отождествили с действием лучей «электронной гощик» Кулиджа.

Что же касается вредного действия лучей ультрафиолетовых на той высоте, где действие их не ослабляется толщей атмосферы, то от них достаточно защищают пассажиров металлические стенки звездолета и толстые стекла его иллюминатолов.

#### Лучевое давление.

Здесь также видят помеху для звездоплавания. Звездо лет, как небесное тело, конечно карлик; а если так, то не может ли быты его движение нарушено оттальнавощим действием солнечных лучей? Не опрожинет ли этог фактор все расчеты астрономов, не спутает ли он так тщательно расчисенные маршруты звездоплавания?

Бояться этого не приходится. Ракета в 5 т массы, подставъяющая солнечным лучам поверхность в 50 м², должна под действием светового давления приобрести ускорение в 0,00004 см в сек. за сек. В течение суток скорость звездолета изменится менее чем на 2 мм в сек. Это не может ни иметь рокового значечия, ни даже служить сколько-пибудь значительной помехой, так как для восполнения разного рода непредвиденных меляки потерь скорости звездолет берет с собой некотородый избытом горочего.

## Опасность заблудиться.

Можно ли быть уверенным в том, что ракета, посланная на Луну, действительно достигнет ее, а не направится мимо и заблудится в мировом пространстве, — или, что столь же опасио, попадет на какую-нибудь планету, куда попасть вовсе нежелательно? Отна представляет такую крошенную мишень на небе (она видна под углом всего в полградуса), что промахиуться, направляя на нее рамету, очень легко.

Опасения эти столь же мало основательны, как и все предыдущие. Прежде всего при отправлении ракеты на Луну поиходится иметь дело с небесной мишенью вовсе не столь маленькой, как обычно думают. Луна — мишень особенная: она сама притягивает к себе летящие к ней снаряды. Чтобы оакета очутилась на Луне, достаточно закниуть ее за ту границу, где лунное притяжение сильнее земного. Граница эта поедставляет собою шаровую поверхность, окружающую Луну иа расстоянии примерно 40 000 км от ее центра. Значит. мишенью является не шар Луны, днаметром 3 500 км, а упомянутая сфера, диаметром 80 000 км. Мишень эта усматривается с Земли под углом в 11½° — в 23 раза больше, чем луниый диск. Если «стрельба в Луну» равносильна стрельбе в круг диаметром 1 м с расстояния 115 м, то обстрел пограинчиой сферы соответствует стрельбе в тот же метровый круг с расстояния всего 5 м. Промах здесь мало вероятен.

Что касается блуждания в мировом пространстве, то следует иметь в виду, что, покинув атмосферу, ракета оказывается в среде, свободной от трения, и уподобляется небеспому телу. Известна точность, с какой астрономы предсказывают затмения и другие события на небе. Движение ракеты может быть предвычислено с такою же астрономической точностью, исключающей всякие уклонения. Не предусмотренные же последствия случайной ошибия (которая может быть лищь очень невывачительна под пером опытного вычислителя) могут быть своевремению исправлены пилотом ввездолета, располагающим достаточными кабоктком горочего.

Учитывать притяжение луниой ракеты планетами иет никакой иадобиости: оно нечезающе мало вследствие крайией отдалениости планет от Земли. Ничтомная масса ракеты ие ухудшает положения: величина перемещения зависит лишь от массы притягивающего тела и инсколько не зависит от чассы тела притягиваемого.

### ХХІ. ЗАКЛЮЧЕНИЕ.

Мы видели, что проблема звездоплавания, — если не в полном объеме, то в существенной своей части. -- может считаться разрешенной уже в наши дни. Разрешенной не в техническом, конечно, смысле, а в механическом и физическом: найдены в инвентаре современной науки те физико-механические поинципы, на которых может быть постооен звездолет будущего. Таким принципом является закон противодействия, и прообразом звездолета является ракета. Сам Ньютон, провозгласивший закон противодействия, пророчески сказал, что если удастся вогла-нибуль людям летать в пустом пространстве, то сделано это будет только помощью аппаратов, основанных на этом начале. Теперь уже нет сомнения, что человечеству суждено вступить когда-нибудь в поямое сообщение с доугими планетами, начать новый, «вселенский» период своей истории, и осуществится этот шаг при помощи исполинских ракет — единственного средства, разрешающего проблему межпланетных путешествий.

Гений Ньютона открыл человечеству закои действия могучей силы, приковывающей нас к Земле. Но тот же тений провозгласил и другой закон природы, опираясь на который человке свергиет иго тяжести и вырвется из земного педен на постор вселенной, в исобъятный мир миров.





### приложения.

## 1. СИЛА ТЯГОТЕНИЯ.

Приведенные в главе II примеры действия силы тяготеиня могут быть проверены несложаюми расчетами, основанными на законе Ньютопа и элементах механики. Читателм,
имеющие начальные сведеняя из алгебры, без затруднения
проследят за инми. Напомним, что за единицу измерения
склы в механике принята сила, которая, будучи приложена
к свободному телу массою в 1 г ежесекундно увеличивает сео
скорость на 1 см. Эта единица силы называется д и и о й. Так
как сила земного притяжения ежесекундно увеличивает скорость свободно падающего грамма почти %а 1000 см (9.2 м),
то сила, с какой притягивается к Земле 1 г, больше единыя
в 1000 раз, т. е. равна (почти). 1000 динам. Другими словами: вес гирьки в 1 г (сила ее притяжения к Земле) равен
почти 1000 динам. Это дает представление о величине дины
в единирах веса: дина равна примерно 1000-й доле грамма.

Далее: установлено, что два шарика, по 1 грамму каждый, расстояние между центрами которых равно 1 сантиметру, должны притягиваться между собою с силою в одну 15-миллионную долю дяны. Эту величину называют «постоянной тяготения».

Зная это, нетрудно, на основанни закона Ньютона, вычислить салу взаимиюто притажения двух человеческих тел, разделенных промежутком в 1 м (или 100 см). Принимая все человеческого тела в 65 кг (65 000 г) в имея в виду, что взаимное притажение прямо пропорщионально произведению масс и обратно пропорционально квадрату расстояния (закон Ньютона), — нмеем для силы взаниного притяжения

$$\frac{1}{15000000} \times \frac{65000 \times 65000}{100^2} = \approx 0,028$$
 дины.

Итак, два человеческих тела на расстоянии 1 м притягиваются взанино с силою 0,028 дины (около 40-й доли миллиграмма).

Такім же образом может быть вычислена сила взаівниюго притяження и двух линейных хораблей, разделенных расстоянием в 1 км. Масса хаждого корабля равна 25 000 г = = 25 000 000 000 г; расстояние равно 100 000 см. Поэтому взаівкию понтяжение равно

$$\frac{1}{15000000} \times \frac{(250000000000)}{(100000)^2} \approx 4200$$
 дин.

Так как 1000 дин = 1 г, то 4200 дин равны примерно 4 г.

## 2. ПАДЕНИЕ В МИРОВОМ ПРОСТРАНСТВЕ.

Полет пушечного ядра Жюля Верна на Луну можно рассматривать как случай падения тела в мировом пространстве под влиявием силы таготения. Поэтому, прежде чем рассматривать условия его полета, полезно рассмотреть следующую задачу из области небесной механики.

Во сколько времени упал бы на Солнце земной шар, если бы от какой-нибудь причины прекратилось его движение по орбите?

Задачи подобного рода легко разрешаются на основании третьего закона Кеплера: квадраты времен обращения планет и комет относятся как кубы их средних расстояний от Солица: среднее же расстояние от Солица равно длине большой полуоси в элипса. В нашем случае мы можем земной шар, падающий прямо на Солице, уподобить воображаемой комете, движущейся по сильно вытянутому вллипсу, крайние точки которого расположены: одна — близ земной орбиты, другая — в центре Солица. Среднее расстояние такой кометы от Солица. т. е. большая полуось ее орбиты, очевидию, вдзое

меньше среднего расстояння Земли. Вычнелим, каков должен был бы быть пернод обращения этой воображаемой кометы. Составни, на основании третьего закона Кеплера, пропорцию:

$$\frac{\text{(период обращения вемли)}^2}{\text{(период обращения кометы)}^2} = \frac{\text{(ср. расст. Земли)}^3}{\text{(ср. расст. кометы)}^3}$$

Пернод обращения Земли равен 365 суткам; среднее расстояние ее от Солица примем за единицу, и тогда среднее расстояние кометы выразится через  $\frac{1}{2}$ . Пропорция принимает вид:

$$\frac{365^2}{\text{(пернод обращ. кометы)}^2} = \frac{1}{(0.5)^{8^*}}$$

откуда

(пернод обращ. кометы)
$$^2 = 365^2 \times \frac{1}{8}$$
,

нлн

период обращь кометы = 
$$\frac{365}{V \ 8}$$
.

Но нас интересует не полный пернод обращения этой воображаемой кометы, а половния периода, т. е. продолжительность полета в один конец — от земной орбиты до Солица: это н есть искомая продолжительность падения Земли на Солице. Она равиа

$$\frac{365}{\sqrt{8}}$$
:2= $\frac{365}{\sqrt{32}}$ = $\frac{365}{5,7}$ =64 суток.

Итак. чтобы узнать, во сколько времени Зейля упала бы на Солице, нужно продолжительность года разделить на V 32, т. е. на 5.6. Легко видеть, что получение простое правило применимо не к одной только Земле, но и ко всякой другой планете и ко всякому спутнику. Иначе говоря, чтобы узнать, во сколько времени планета или спутник упадут на свое центральное светило, нужно период их обращевии разаслить на V 32, т. е. на 5.6. Меркурий, обращающийся в 88 дией, упал бы на Солице в 15,5 дией; Сатуры, период в 88 дией, упал бы на Солице в 15,5 дией; Сатуры, период

обращения которого равняется 30 нашим годам, — падал бы на Солние в течение 5,5 лет. А Луна упала бы на Землю в 27.3:5,6, т. е. в 4,8 суток. И не только Луна, но и всякое вообще тело, находящееся от нас на расстоянин Луны. падало бы к Земле в течение 4,8 суток (если только ему не сообщена начальная скорость, а падает оно, подчиняясь лишь действию одного земного поитяжения).

Злесь мы вплотную подходим к задаче Жюля Верна. Легко понять, что столько же времени должно лететь на Луну всякое тело, брошенное, наоборот, с Земли на Луну с такою скоростью, чтобы достичь как раз расстояния Луны. Значит, алюминиевое ядро Жюля Верна должно было бы лететь около 5 суток, если бы его хотели закинуть, на расстояние Луны.

Однако члены Пушечного клуба рассчитывали закинуть ядоо не прямо на Луну, а только до той точки между Землей и Луной, где сила притяжения обоих светил уравинвается: отсюда ядро само уже упало бы на Луну, притягнваемое ею. Эта «нейтральная» точка находится на 0.9 расстояния от Bewar.

Вычисление, следовательно, несколько усложняется. Вопервых, нужно вычислить, во сколько времени ядро долетело бы до 0.9 расстояння между Землей и Луной, или. — что то же самое. — во сколько времени тело с этого расстояния упало бы на Землю; во-вторых, надо определить продолжительность паления тела от этой нейтральной точки до Луны.

Для решення первой задачи представим себе, что на 0.9 расстояния от Землн до Луны обращается вокруг нашей планеты небесное тело, и вычнелим пернод обращения этого воображаемого спутника Земли. Обозначив неизвестный пеонод обращения через х, составляем, на основании третьего Кеплерова закона, пропорцию

$$\frac{x^2}{27.3^2} = \frac{0.9^3}{1^8}$$
;

отсюда некомый период обращення  $x = 27.3 \sqrt{0.9} = 23.3$ . Разделив этот пернод на V 32, т. е. на 5,6, мы, согласно выведенному ранее правнау, получим время перелета ядра от Земли до нейтральной точки: 23,3 : 5,6 = 4,1 суток.

Вторую задачу решаем сходным образом. Чтобы вычислить, во сколько времени ядро упало бы с расстояния нейтральной точки до Луны, нужню спачала определить, во сколько времени ядро, находясь на том же расстоянии от Луны, совершило бы вокруг нее полный оборот. Радрус орбиты этого воображаемого спутника Луны равен 0,1 радиуса лунной орбиты, а масса центрального светила (в данном случае Луны), — в 61 раз меньше массы Эсмян. Если бы масса Луны равналась земной, то спутник, обращаясь на среднем расстоянин вдесятеро меньшем, чем лунное, совершал бы полный оборот в пернод у, легко вычисляемый по закону Кеплера:

$$\frac{y^2}{27,3^2} = \frac{0,1^3}{1^3},$$

откуда

$$y = 27.3\sqrt{0.001} = 0.273\sqrt{10}$$
.

Но так как масса, а следовательно и притягательное действие центрального светила, в данном случае в 81 раз меньше чем в системе Земли, то върема обращения ядра-спутника будет дольше. Во сколько раз? Из механики мы знаем, что центростремительное ускорение пропорционально квадрату скорости. Здесь это ускорение (производимое притажением Луны) меньше в 81 раз. — следовательно скорость движения ядра по орбите должна быть меньше в V81 раз, т. с. в 9 раз. Другими словами, ядро в роли луниого спутника должно обетать кругом Луны в 9 раз медлениее, чем оно обходно бы на таком же расстоянии вокруг Земли. Значит, некомое время обращения равняется:

$$0,273\sqrt{10}\times9=7,77$$
 суток.

Чтобы получить продолжительность падення ядра от нейтральной точки до Лу́ны, нужно, как мы уже знаем, найденный сейчас период его обращения (7,77) разделить на  $\sqrt{32}$ , т. е. на 5,6; получим 1,4 суток, а точнее — 33,5 час. \*

Итак, весь перелет пушечиого снаряда от Земли до Луны должен был бы длиться 4,1 + 1,4 сут. = 5,5 сут.

Одиако это не вполне точный результат: здесь не принято во виямание то обстоятельство, что и при полете от Земли до нейтральной точки ядро подвергается притягательиому действию Луии, которое ускоряет его движение; с другой стороим, при падении на Луну опо испытывает на себе замедляющее действие землого притяжения. Последиее действие должно быть особенно заметно и, как показывает более точное вычисление (по формуле, приведенной инже), примерио вдаюе увелячило бы продолжительность падения ядра от нейтральной точки до Луны. Благодаря этим поправкам общая продолжительность перелета снаряда от Земли до Луны с 5.5 стуго квозрабствает до 7 суток.

В романе продолжительность перелета определена «астрономами Кембриджской обсерватории» в 97 час. 13 мин. 20 сек. т. е. в 4 с небольшим суток, вместо 7 суток. Жюль Верн ошибся на трое суток. Ошибка произошла от того, что романиет (или лицо, производившее для него расчеты) преуменьшим время падения ядра от нейтральной точки до Луики: опо определено всего в 13 час. 53 мин., между тем как это падение должно было совсошиться гораздо медлениее и отнять 67 часов.

<sup>\*</sup> На расстоянии Земли ядро обращалось бы вокруг Луим в 9 раз медлениее, чем Луив вокруг Земли, т. е. совершало бы полимй оборот в 27/3  $\times$  9 сутов. Время паденяя его с Земли в л $\lambda$ уму под действием се притяжения равиялось бы, следовательно,  $\frac{27,5}{5} \times 9$  44 яням.

Если тело падает без начальной скорости с весьма большого расстояния H не до центра притяжения, а до некоторого расстояния h, то продолжительность t (в секуидах) такого падения вычисляется по следующей формуле, которая выводится в курсах интегрального исчисления:

$$t = \frac{1}{R} \sqrt{\frac{H}{2a}} \left( \sqrt{h(H-h)} + H \text{ arc sin } \sqrt{\frac{H-h}{H}} \right)$$
 (1)

Здесь H и h имеют указанные выше значения, R — раднус планеты, a — ускорение тяжести на ее поверхности. По этой формуле вычисляется также продолжительность валета гела от расстояния h до расстояния H, где оно должно утратить всю свою скорость.

Для примера вычислим продолжительность взлета тела, брошенного с земной поверхности на выкоту земного радиуса. В этом случае  $H=2R;\;h=R;\;a=g=9,8\;$  м;  $R=6370\;$  км.

Имеем продолжительность взлета:

$$t = \frac{1}{R} \sqrt{\frac{2R}{2g}} \left\{ \sqrt{R(2R - R)} + 2R \text{ arc sin } \sqrt{\frac{R}{2R}} \right\} =$$

$$= \sqrt{\frac{R}{g}} (1 + 2 \times 0.7854) = 2072 \text{ сек.} = 34.5 \text{ мин.}$$

Значит ракета, пущенная вверх на расстояние земиого радиуса, должиа возвратиться через 69 минут.

## 3. ДИНАМИКА РАКЕТЫ.

Для понимания дальнейшего необходимо отчетливо уяснить себе искоторые теоремы механики, относящиеся к «количеству движения» и к «центру тяжести». Предпосылаем поэтому нашему изложению небольшую главу из «Курса физики» Гримвеля, где положения эти разъяснены весьма наглядию и с достаточной полнотой.

Импульс. Количество движения. Сохранеиме движения центра тяжести.

«Сила P сообщает свободной массе m ускорение a, которое определяется из уравнения  $P \!=\! ma$ . Если сила P по-

стоянна, то и ускорение постоянню, т. е. движение — равномерно-ускорению. Если постоянняя сила P действует на массу m в течение времени t, то она сообщает ей скорость v=at. Чтобы оценить действие силы P за время t, мы умножим выражение силы P=ma на t. Мы получим равенство  $P \cdot t = m \cdot v$ .

«Произведение  $P \cdot t$  называется импульсом  $^*$  силы P за время t. Произведение  $m \cdot v$  называется количеством движения массы m, движущейся со скоростью v. Импульс силы равеи количеству движения массы, приведениой в движение этой силой.

«Если действует сила переменная, то, строго говоря, этот закои можно прилагать лишь к малым промежуткам времени *t*, в течение которых силу можно считать неизменяющейся. Тогда предвадущее равенство принимает вид:

#### $P \cdot \Delta t = m \cdot \Delta v_*$

«Понятие импульса и количества движения постоянно применяются в случаях, когда проявляются действие и противодействие.

«Примером практического применения этих понятий может служить бальистический маятинк, употребляемый для измерения скорости снаряда. Он состоит из большой, но податливой массы M (например ящика с песком), которая годвешена на стержие, могущем вращаться около искоторой оси (рис. 52). В маятинк стреляют снарядом, имеющим зассу m, снаряд входит в песок и сообщает общей массе M+m некоторую скорость. Маятинк отклоияется, и высоту его подъема h измеряют. По высоте подъема вычисляют начальную скорость маятника  $v_1 = \sqrt{2gh}$ . Количество движения, при обретениюе маятником (вправо), есть  $Mv_1$ ; количество движения, приобретенное снарядом влево (или потерящное им, при счете вправо) равно:

 $mv - mv_1$ 

<sup>•</sup> Другое название — натиск. — Я. П.

$$m(v-v_1).$$

Итак.

$$mv_1 = m \left( v - v_1 \right)$$

нан

$$mv = (M+m)v_1$$

Отсюда можно вычислить v.

«В левой части последнего уравнения (mv) стоит количество движения всей системы (маятник и снаряд) до выстрела,



Рис. 52. Баллистический маятиик.



Рис. 53. Двусторонний пистолет.

в правой части — количество движения системы после выстрела. Таким образом количество движения системы не изменяется, если только в эту систему включены все взаимодействующие тела. Такая систем называется з ам кнуто й. Итак, в замкнутой системе количество движения остается ненэменным, какие бы процессы внутри ее ии происходили. Это закон сохранения количества движения.

«Другой пример представляет изображенный на рис. 53 двусторонний пистолет. На штативе горизонтально лежит медная трубка, на один конец которой навинчен массивный метальнческий цилиндр. Другой такой же цилиндр имеет иасадку, плотию входящую в трубочку. В трубке сделаию отверстие для поджигания с полочкой для пороха. Насыпав на полочку и в трубку иемного пороха, вставляют снаряд и кладут пистолет на штатив. Затем при помощи раскаленной проволожи поджигают порох, насыпавный на полочку; порох в трубке взрывается, — оба цилиндра с насадками получают ускорения в противоположные стороны и упадут на стол в одинаковых расстояниях от штатива. Действие взрыва одинаково в обе стороны и сообщает обоим цилиндрам одинаковые скорости.

«Повторяют опыт с р аз л и ч и м и массами. Пусть цимира, скрепленный с трубочкой, вссит 50 г, а вставляющийся в исе 100 г. После взрыва первый отлетает дярое дальше второго, хотя давление взрывных газов в обе стороны оличаково.

«В каком бы отношении ин находились снаряды, всегда инчальные скорости снарядов обратио пропорциональны их массам и, значит, произведения масс снарядов на начальные скорости одинаковы.

«Движение снарядов можно определить таким правилом: если до вэрыва весь пистолет был в равновесии отвосительно искоторой оси вращения, то это равновесие сохраняется в каждый момент после взрыва, — причем путь обоих снарядов рассматривается как соединяющая их невесомая проволока, а вся система — как рычаг.

«В самом деле, горизонтальные расстояния обоих снарядов от оси вращения в каждый момент движения обратко
пропорциональны соответствующим массам, а это отвечает
условню равновесия рычага. Воображаемая ось всегда проходит поэтому через центр тяжести обеки частей пистолета,
так что положение центра тяжести остается неизменным (закои сохрамения центра тяжести). Закон этот справедлив и
для того случая, когда пистолет перед вэрывом не был в покое, а двигался с постоянной скоростыю. В этом случае после
вэрыма его части движутся так, что ях общий центр тяжести
варыма его части движутся так, что ях общий центр тяжести

 $<sup>^{\</sup>circ}$  Предполагается, что цилиндр с трубкой и цилиндр с насадкой имеют одинаковую массу. — Я. П.

продолжает свое прежнее движение с той же скоростью (сохранение движения центра тяжести). То же самое будет, конечно, при распаде на несколько частей, например, при движении осколков разорвавшейся гранаты или обломков распавшикия космических тел».

#### Движение ракеты.

Рассмотрим теперь движение ракеты — сначала в среде, свободной от тяжести, а затем — в условиях тяжести.

## а) Лвижение ракеты в среде без тяжести.

В виду фундаментального значения «уравнения раксти», лля всей теории звездоплавания, приводим далее два ее вывода: один — элементарный, для незнакомых с высшей математикой, и другой — более строгий, с применением нитегрального исчисления.

Пусть первоначальная масса покоящейся ракеты равна M. Заменим непрерывное вытекание газа из трубы рядом последовательных толчков; с каждым толчком вытекает  $\frac{1}{n}$  массы  $M_t$  ракеты со скоростью с. После первого толчка масса ракеты уменьшается до

$$M_1 = M_i - \frac{M_i}{n} = M_i \left(1 - \frac{1}{n}\right);$$

после второго толчка остающаяся масса ракеты равна

$$M_2 = M_i \quad \left(1 - \frac{1}{n}\right) \times \left(1 - \frac{1}{n}\right) = M_i \left(1 - \frac{1}{n}\right)^2;$$

после третьего толчка —

$$M_3 = M_i \left( 1 - \frac{1}{n} \right)^3,$$

а после к-то -

$$M_k = M_i \left(1 - \frac{1}{n}\right)^k$$

Скорость  $v_1$ , приобретаемую ракетой после первото

толчка, легко вычислить, исходя из того, что общее количество движения всех частей ракеты до и после разъединения одинаково, т. е. равно нулю:

$$M_i\left(1-\frac{1}{n}\right)\times v_1+\frac{M_i}{n}\times c=0$$

откуда

$$v_1 = -\frac{\epsilon}{n-1}$$
.

Скорость  $v_s$  после второго толчка можно считать равной  $2v_b$ , т. с.  $-\frac{2c}{n-1}$ , а после k-го толчка  $v_k=-\frac{kc}{n-1}$ , откуда

$$k=-\frac{v(n-1)}{c}.$$

Подставив это выражение для k в формулу

$$M_k = M_i \left(1 - \frac{1}{n}\right)^k,$$

получаем

$$M_{\lambda} = M_{i} \left(1 - \frac{1}{n}\right)^{\frac{n(n-1)}{c}}.$$

Знаком минус перед показателем степени мы пренебрегли, так как он означает здесь лишь направление скорости, нам известное. Преобразуем последнее выражение:

$$M_{k} = M_{i} \left\{ \left( 1 - \frac{1}{n} \right)^{n-1} \right\}^{\frac{v}{c}} = M_{i} \left\{ \left( \frac{1}{1 + \frac{1}{n}} \right)^{n-1} \right\}^{\frac{v}{c}},$$

потому что

$$1 - \frac{1}{n} \approx \frac{1}{1 + \frac{1}{n}}.$$

Выражение:

$$\frac{1}{\left(1+\frac{1}{n}\right)^{n-1}}$$

при бесконечно большом n (т. е. при переходе от толиков  $\kappa$  непрерывному вытеханию газа) равно, как известно,  $\frac{1}{e}$ , где e=2.718. Тогда преобразуемое выражение получает вил:

$$M_k = M_i \left(\frac{1}{e}\right)^c$$
,

откуда получаем уравнение ракеты:

$$\frac{M_s}{M_k} = e^{\frac{\sigma}{c}}.$$

Укажем теперь более строгий вывод того же основного уравиения.

Обозначим массу ракеты в некоторый момент через M и предположим, что  $\phi$  горения ракета была неподвижна. Вследствие горения ракета отбрасывает бесконечно малую часть dM своей массы с постоянною скоростью с (по отношению  $\kappa$  ракета). При этом остальная часть массы ракеты (M-dM) получает некоторую бесконечию малую прибавку скорости dv. Сумма количеств движения обенх частей ракеты должна быть, по законам механики (см. выше), та же, что и до горения, т. е. должна равяяться чулю:

$$c dM + (M - dM)dv = 0$$

или, по раскрытии скобок,

$$c dM + Mdv - dMdv = 0.$$

Отбросив член dMdv, как бесконечно малую второго порядка (произведение двух бесконечно малых величии), имеем уравнение:

$$c dM + M dv = 0$$

которое представляем в виде

$$\frac{dv}{c} = -\frac{dM}{M}.$$

Интегрируя это диференциальное уравнение, получаем:

$$\frac{v}{c} = \lg M_i - \lg M_k = \lg \frac{M_i}{M_k}$$

или

$$e^{\frac{v}{c}} = \frac{M_i}{M_k}$$
 (2)

Мы пришли к уравиению ракеты или ко «второй теореме Циолковского», которую он формулирует так:

«В среде без тяжести окончательная скорость (v) ракеты не зависит от силы и порядка взрывания, а только от количества взрывчатого материала (по отношению к массе ракеты) и от устройства взрывной трубы».

При всех этих вычислениях не учитывалось земное притяжение, влияние которого мы сейчас вкратце рассмотрим.

#### Движение ракеты в условиях тяжести,

Ускорение a, приобретаемое ракетой при отвесиом подъеме с Земли, равно, очевидно, разности между собственным ускорением ракеты p и ускорением земной тяжести q:

$$a = p - \sigma$$

Так как приобретаемая при этом ракетой окончательная скорость  $v_1 = at$ , то продолжительность горения равна  $\frac{v_1}{a}$ , т. е.

$$t = \frac{v_1}{p - g}$$
.

Из этого равенства и из соотношения v=pt мы выводим, что при одинаковой продолжительности горения  $(t=t_1)$ :

$$v = pt = p \cdot \frac{v_1}{p - \sigma} = v_1 \cdot \frac{p}{p - \rho}$$

откуда

$$v_1 = v \cdot \frac{\rho - g}{\rho} = v \left(1 - \frac{g}{\rho}\right)$$

Зиачит

$$v_1 = v - v \frac{g}{p}. \tag{3}$$

т. е. окончательная скорость ракеты в среде тяжести меньше чем в среде без тяжести на такую же долю, какую ускорение (g) тяжести составляет от собственного ускорення (p) ракеты.

Далее, зная из предыдущего, что в среде без тяжести

$$v = c \ln \frac{M_i}{M_i}$$

получаем, что окончательная скорость  $v_1$  ракеты в среде тяжести

$$v_1 = \left(1 - \frac{g}{p}\right) c \ln \frac{M_i}{M_b} \tag{4}$$

или

$$e^{\frac{\varepsilon_1}{c}} = \frac{M_i^{\left(1 - \frac{y}{\rho}\right)}}{M_k} \tag{5}$$

Формула (5) позволяет вычислять окончательную скорость, приобретаемую ракетой в поле тяготения, если известно отношение  $\frac{M_1}{M_2}$  масс заряженной и незаряженной ракеты и ес собственное ускорение p. Это последнее, мы знаем, не должно превышать 4-кратного ускорения земной тяжести, чтобы быть безаредным для человеческого организма. При p=4gимеем

$$e^{\frac{v_1}{c}} = \left(\frac{M_i}{M_b}\right)^{\frac{3}{4}},$$

Формулы эти не принимают, конечно, в расчет сопротивления воздуха.

Полезное действие свободной ракеты и ракетного экипажа.

Подсчитаем, какую долю энергии потребляемого горючего ракета переводит в подезную механическую работу:

Обозначим, так прежде, массу свободиой ракеты до вэрывания через  $M_{\rm s}$ ; масса израсходованного горючего выразится тогда через  $M_{\rm s} - M_{\rm s}$ ; сорость вытехвиня газа c. Инвая сила вытехвощих газов, т. е. кинетическая внестия. одяна

$$\frac{1}{2}(M_i - M_k)c^2.$$

Это — полное количество энергии, какое способно развить находящееся в ракете горючее (в предположении, что все его молекулы находятся в одинаковом поступательном движении со скоростью с). Получаемая же полезная работа, т. е. кинетическая энергия ракеты при скорости у равна

$$\frac{1}{2}M_kv^2$$
.

Отиошение второй величины к первой и есть коэфициент к полезного действия свободной ракеты:

$$k = \frac{1}{2} M_k v^2 : \frac{1}{2} (M_i - M_k) c^2 = \frac{M_k}{M_i - M_k} \cdot \frac{v^2}{c^2}$$

нлн

$$k = \frac{\left(\frac{v}{c}\right)^2}{\frac{M_i}{M_b} - 1}.$$
 (6)

Из формулы (2) имеем, что-

$$\frac{M_i}{M_i} - 1 = e^{\frac{\theta}{6}} - 1.$$

Значит в среде без тяжести полезное действие ракеты:

$$k = \frac{\left(\frac{v}{c}\right)^2}{e^{\frac{v}{c}} - 1} \tag{7}$$

Оно достигает наибольшей величины при  $\frac{v}{c}=1.6$  и равно тогда 65%.

 $E_{CAH} = \frac{\sigma}{c}$  невелико, можно формулу (7) упростить, исходя

$$e^{\frac{v}{c}} = 1 + \frac{v}{c} + \frac{1}{2} \cdot \frac{v^2}{c^2} + \dots$$

Тогда

$$k = \frac{\left(\frac{v}{c}\right)^2}{\frac{v}{c} + \frac{1}{2} \cdot \frac{v^2}{c^3}} = \frac{1}{\frac{c}{v} + \frac{1}{2}}.$$
 (8)

В среде тяжести выражение для k сложнее; для случая вертикального подъема его иструдно вывести, подставив в формулу (6) соответствующее значение  $\frac{M_t}{M}$  из формулы (5).

Иначе выравится ковфициент й полезного действия ракетного экипата (вообще— несвободной ракеты), гле существенную роды пграют помежи движению, как трение и сопротивление воздуха. Рассмотрим случай р а вы о мер но годинжения авторажеты, т. е. случай, когда работа ракет равна работе сопротивлений. Так жак натиск силы равен количеству движения, то, обозначая через f силу, выбрасывающую продукты варыва (опа равна силе, увлекающей автомобиль), а через f — продолжительность движеняй, имеем

$$ft = (M_1 - M_k)c,$$

где  $M_i$  — масса автомобиля до взрывания,  $M_k$  — его масса после взрывания; c — скорость вытекания газа. Для удобства обозначни  $M_i$  —  $M_k$ , т. е. запас горючего, через Q, тогда

$$f = \frac{Qc}{t}$$

Полезная же работа автомобиля равна:

$$s = \frac{Qc}{t} \cdot vt = Qcv,$$

так как путь s = vt, где v — скорость автомобиля.

Онергия, заграчениям при этом, составляется из двух частей: 1) из той, которая была израсходована на приведение горючего в равиомериое движение со скоростью v; эта, часть равиа  $\frac{1}{2}$   $Qv^{0}$ ; 2) из той, которая расходуется на сообщение частицам отбрасываемых газов скорости c; часть эта равиа  $\frac{1}{2}$   $Qc^{0}$ . Вся заграченияя энергия равиа

$$\frac{1}{2}Qv^2 + \frac{1}{2}Qc^2$$
.

Отсюда искомое полезное действие

$$k = \frac{Qcv}{\frac{1}{2}Qv^2 + \frac{1}{2}Qv^2} = \frac{2\frac{v}{c}}{1 + \frac{v^2}{c^2}}.$$
 (9)

Оно достигает наибольшей величины при v=c, т. е. когда автомобиль движется со скоростью вытекания продуктов взрыва.

По этой формуле легко вычислить полезиое действие ракетного автомобиля; например для c = 2000 м в сех., и v = 200 км в час = 55 м в сех.:

$$k = 5.5^{\circ}/_{\circ}$$

Чтобы соперинчать в экономичности с обыкновенным автомобилем, полезное действие которого около 20%, авторакета должив обладать скоростью не инже 760 км в час. Но подобная скорость для колесного экипажа недопустима, так как сопряжена с опасностью разрыва, бандажей колес центробенным эффектом.

## 4. НАЧАЛЬНАЯ СКОРОСТЬ И ПРОДОЛЖИТЕЛЬНОСТЬ

# ПЕРЕЛЕТОВ.

#### Начальная скорость.

Чнтателн пожелают, вероятно, узнать, как вычисляется скорость, с которой тело должно покинуть планету, чтобы преодолеть силу ее притижения. Вычисление основано на законе сохранения энергии. Тело должно получить при ввлете запас кинетической внергии, равный той работе, которую ему предстоит совершить. Если масса тела m, а искомая скорость v, то кинетическая энергия («живая сила») тела в момент палета.

$$\frac{mv^2}{2}$$

Ра́бота же, совершаемая силой при перемещении с поверхности планеты в бесконечность (при отсутствии других центров притяжения), равна, как устанавливает небесная механика,

$$-\frac{kmM}{R}$$

где M — масса планеты, R — ее радиус, а k — так называемая постоянная тяготення. \* Абсолютную величну этой работы приравинваем кинетической энергин:

$$\frac{kMm}{R} = \frac{mv^2}{2}$$

откуда

$$v^2 = \frac{2kM}{R}.$$

Далее, мы знаем, что вес тела на поверхности планеты, т. е. сила, с какою планета его притягивает, равен, по закону тяготення:

$$\frac{Mkm}{R^2}$$
;

<sup>\*</sup> См. приложение 1.

если масса тела т. Механика даст нам также и другое выражение для веса — произведение массы на ускорение, та.

Зиачит

$$ma = \frac{kmM}{R^2},$$

откуда -

$$\frac{kM}{D} = aR$$

и следовательно формула

$$v^2 = \frac{2kM}{R}$$

поинимает вид:

$$m^2 = 2aR$$

откуда

$$v = \sqrt{2aR}$$
 (10)

Подставляя вместо a — ускорение тяжести на планете, а вместо R — радиус, подучаем величину скорости, с какою тело известда покидает планету. Например, для Луиы a = 1,62 м, R == 1,700 м. Повтому векомая скорость

$$v = \sqrt{2 \times 1.62 \times 1740000} = 2.38$$
 km B cek.

На том же можио основать вычисление начальной скорости ядра или ракеты, которые, покняув Землю, должиы долететь до точки равного притяжения между Землей и Луной. Масса Земли в 61 раз больше массы Луны, а так как сила притяжения уменьшается пропорционально квадрату удаления, то притяжения Земли и Луны уравинваются на расстоянии от Земли в 9 раз большем, чем от Луны (тогда притяжение Земли ослабеет в  $9 \times 9$ , т. е. в 81 раз больше, чем притяжение Луны). Значит, точка равного притяжения лежит в 0,9 расстояния между Землей и Луной; последнее равно 60,3 радпуса R земного шара, так что ядро должно пролетер расстояние  $D=0,9\times60,3R=54,3R$ . Обозначим искомую скорость, с какою тело должно покинуть Землей

через v, имеем для кинетической энергии тела в момент вылета  $\frac{mv^3}{Q}$ , где m — масса тела. Произведенная же втим теле

лом работа, по законам небесной механики, равна потерянной потенциальной энергии, т. е. разности потенциальной энергии E, н E в конечной и начальной точках путм. Повтому

$$\frac{mv^2}{2} = E_1 - E.$$

Здесь  $E_1$  есть потенциальная энергия тела в конечной точке пути по отношению к Земле и к Луне. Первая часть потенциальной онергии равна:

$$-\frac{kmM}{D}$$
,

где k — постоянная тяготения, M — масса Землн, m — масса брошенного тела, D — расстояние тела от центра Землн в конечной точке пути.

Вторая доля равна потенциальной энергии (по отношению к Луне):

$$-\frac{kmM_1}{d}$$
,

где k и m нмеют прежние значения,  $M_1$  — масса Луны, d — расстояние тела от центра Луны в конечной точке пути.

Величина E есть потенциальная энергия тела (в точке земной поверхности) по отношению к Земле и Луне.

Она равна

$$-\frac{kmM}{R} - \frac{kmM_1}{L},$$

где R — радиус Землн, L — расстоянне от поверхности Землн до центра Луны, а k, m, M н  $M_1$  нмеют прежние значения. Итак,

$$\frac{mv^2}{2} = E_1 - E = \left(-\frac{kmM}{D} - \frac{kmM_1}{d}\right) - \left(-\frac{kmM}{R} - \frac{kmM_1}{L}\right),$$

нлн

$$\frac{v^2}{2} = \frac{kM}{R} + \frac{kM_1}{I} - \frac{kM}{D} - \frac{kM_1}{d}$$

Подставим:

$$M_1 = 0.012 M$$
  $D = 54.4 R$   
 $L = 59.3 R$   $d = R$ 

Имеем:

$$\frac{v^2}{2} = \frac{kM}{R} + \frac{k \cdot 0,012M}{59.3R} - \frac{kM}{54.4R} - \frac{k \cdot 0,012M}{6R}$$

нли

$$\frac{v^2}{2} = 0.98 \cdot \frac{kM}{R} = 0.98gR_0$$

откуда

$$v = \sqrt{1,96gR}$$
.

Известио, что

$$g = 9.8 \text{ M}$$
  
 $R = 6370 \text{ M}$ 

Выполиив вычисления, получаем искомую скорость

$$v = 1 107 000$$
 см = 11,07 км.

Указаниым способом можно вычислить скорость и в других подобных случаях. Например, для определения скорости раметы, вэлетающей с Луны по направлению к Земле, имеем уоавиение:

$$\frac{mv^2}{2} = -\frac{kMm}{54R} + \frac{kM_1m}{6R} - \frac{kMm}{60R} + \frac{kM_1m}{0.27R}$$

Здесь предполагается, конечно, что ракета должна достичь лишь точки равного притяжения, откуда начиется падение на Землю. Зная, что масса  $M_1$  Луны равна  $\frac{M}{81}$ , где M — масса

Земли, имеем (после сокращения на т):

$$\frac{v^2}{2} = -\frac{kM}{54R} + \frac{kM}{486R} - \frac{kM}{60.7} + \frac{kM}{22R} =$$

$$= -\frac{gR}{54} + \frac{gR}{486} - \frac{gR}{60} + \frac{gR}{22},$$

откуда v = 2.27 км. — на сотню метров меньше, чем скорость, вычисленная выше без принятия в расчет притяжения Земан. С такой же скоростью должно удариться о луниую почву тело, падающее на Луну из точки равного притяжения, имея Землю позади себя.

Так производится расчет начальной скорости для артиллерийского снаряда, скорости, менощей максимальное значение на земной поверхности. В случае ракеты скорость на уровне земной поверхности равна нулю и постепенно растет по мере взлета ракеты, пока не прекратится горение заряда. Следовательно, максимальную свяю скорость ракета приобретает на некоторой высоте над землей, где напряжение тяжести естественно меньше, чем на уровые моря. Поэтому максимальная скорость, уносящая ракету в межпланетный полет, меньше, чем для пушечного снаряда. Вычислим ее, сделав предпосылку, что ракета летит с ускорением, равным утроенному ускорению земной тяжести.

Обозначим высоту, на которой ракета приобретает максимальную скорость v, через x. Известно, что  $v^2 = 2 \cdot 3g \cdot x = 6gx$ .

Потенциальная энергия единицы массы ракеты на уровне x равна, согласно предыдущему:

$$\frac{gR^2}{R+x}$$
.

Потенциальная энергия той же единицы массы на высоте 54,3 R (в точке равного притяжения) выражается суммой

$$\frac{gR^2}{54,3R} + \frac{0.16g \cdot (0.27R)^2}{6R} = 0.0204gR.$$

Потеря потенциальной энергии при перемещении ракеты с уровня x на уровень 54,3 R составляет

$$\frac{gR^9}{R+x} - 0,0204gR$$

и должна, мы знаем, равняться кинетической энергин едиинцы массы ракеты, т. е.  $\frac{1}{2}v^2$ , нли 3 gx. Имеем уравнение

$$\frac{gR^2}{R+x}$$
 - 0,0204 $gR$  = 3 $gx$ ,

откуда x = 02616,  $R = 0,2616 \cdot 6370 = 1666$  км.

Теперь из уравнения  $v^2 = 6gx$ , находим v = 9750 м.

Итак, ракета, отвесно направляющаяся к Луне, достигает нанбольшей своей скорости — 9% км — далеко за пределами земной атмосферы. Число секунд t, в течение которого накольяется эта скорость, определяется из уравнения  $9750 = 3 \cdot 9.8t$  откуда t = 321 сек. Можно въчнелять, что под лействием земной тяжести ракета лотеряет  $321 \times 7.76 = 2490$  м своей секуидной скорости  $(7.76 - \text{средиля величина ускорення тяжести на протяжении 166 км от земной поверхности). В общем итоге запас внертин, каким надо снабдить ракету для отвесного полета на Луну, должен отвечать скорости <math>9750 + 2490 = 12240$  м в сек.

Сходиым образом можно установить, что при отвесном подъеме ракеты с Луны она приобретает максимальную скорость (2300 м/сек.) на высоте 90 км, после 76 сек. подъема. И обратно: падая от точки равного притяжения на луниую поверхность, ракета должна начать замедление полета на высоте 90 км, чтобы при ускорении (отрицательном) 3g свести свою 2300-метровую скорость к нулю.

Вычисляя скорость, с какою тело должно покинуть Землю для удаления в беконечность, мы принимали, что Земля единственный центр, притяжение которого тело должно при этом преодолеть. На самом же деле приходится считаться также и с притяжением Солица. Чтобы учесть это обстоятельство, установим сначала вависимость между скоростью тель на орбите и другими величинами.

По второму закону Кеплера, площади, описываемые радиусом-вектором в равные времена, равны. Пусть тело (планета) движется вокруг Солица по вллипсу с полуосями а и b; период обращения T секунд, секундная скорость v, раднувектор r; тогда для точек перигелия и вфелия имеем равенство

$$\frac{vr}{2} = \frac{\pi ab}{T}$$
,

где левая часть есть выражение (приближениое) для площади, описываемой радиусом-вектором в одну секунду, а  $\pi ab$  — площадь эллипса. Имеем:

$$v = \frac{2\pi ab}{rT}. (11)$$

Пусть теперь тело (звездолет, планета), движущееся вокруг Солица по круговой орбите радвуса г., должно перейти в точке А своего пути на волиптическую орбиту с полуосями а и b. Определим, какое для этого необходимо наменение скорости.

Из третьего закона Кеплера следует, что отношение квадрата периода обращения планеты к кубу ее среднего расстояния от Солица (или большой полуоси) есть величина постоянная; для планет солнечной системы эта постоянная равна (в единицах системы см-1-сж)

$$\frac{T^2}{a^3} = 3 \cdot 10^{-25}$$

откуда

$$T = \sqrt{3 \cdot 10^{-25} a^8} = 5.47 \cdot 10^{-13} \sqrt{a^8}$$
.

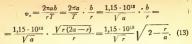
Отсюда имеем скорость  $v_k$  кругового движения около Солица на расстоянии r:

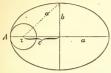
$$v_{k} = \frac{2\pi r}{T} = \frac{1{,}15 \cdot 10^{18}}{\sqrt{r}}.$$
 (12)

Обращаясь к эллиптической орбите, имеем (черт. 54) прежде всего

$$b = \sqrt{a^2 - c^2} = \sqrt{(a - c)(a + c)} = \sqrt{r(2a - r)}$$

Из формулы (11) мы знаем, что скорость v, движения по эланптической орбите в точке A





Так как скорость  $v_{k}$  движения по круговой орбите (12)

$$v_k = \frac{1,15 \cdot 10^{18}}{\sqrt{r}},$$

то из сопоставления формул (13) и (12)

Рис. 54. К расчету скорости полета. имеем

$$v_s = v_k \sqrt{2 - \frac{r}{a}}. \tag{14}$$

По этой формуле и вычисляется скорость, какую необходимо сообщить звездолету, чтобы с круговой орбиты он перешел на эллиптическую или удалился в бесконечность. В последнем случае полагаем большую полуось а эллипса озвыю бесконечности. Имеем:

$$v_{\infty} = v_k \sqrt{2 - \frac{r}{\infty}} = v_k \sqrt{2}$$

т. е. для удаления звездолета с круговой орбиты в бесконечность необходимо, чтобы круговая скорость его увелячилась в √2 раз. Так, для удаления с земной орбиты (соответствующая скорость 29,6 км в сек.) в бесконечность нужна скорость

$$v_{\infty} = 29.6\sqrt{2} = 41.8$$
.

т. е. приращение скорости 41,8 — 29,6 = 12,2 км в сек.

Теперь мы можем вычислить скорость, какая должна быть сообщена ввездолету для преодоления притяжения Земли и Солица и, следовательно, для свободного удаления с Земли в бесконечность. Чтобы преодолеть земное притяжение, нужна начальняя скорость 41,2 км в сек., т. е. работа (живая сила) для каждого кі веса звездолета

$$\frac{11\ 202^2}{2g}$$
 кім.

Чтобы преодолеть солиечное притяжение, нужна работа  $(v=12\ 200\ {\rm M}\ {\rm B}\ {\rm cex.})$ 

$$\frac{12\,200^{\circ}}{2g}$$
 KIM.

Общая работа для преодоления совокупиого притяжения Земли и Солица равна

$$\frac{11200^2 + 12200^2}{2g}.$$

Искомая скорость х получается из уравнения

$$\frac{x^2}{2g} = \frac{11200^2 + 12200^2}{2g},$$

откуда

$$x = \sqrt{11200^2 + 12200^2} = 16600$$
 м в сек.

Вычислим теперь начальные скорости, необходимые для достижения планет Марса и Венеры. Для Марса

$$a = \frac{150 \cdot 10^6 + 228 \cdot 10^6}{2} = 189 \cdot 10^6 \text{ км.}$$

Поэтому из формулы (14) имеем

$$v = 29,6$$
  $\sqrt{2 - \frac{150}{189}} = 32,6$  km b cek.,

т. е. иужиа добавочная скорость 32,6 — 29,6 <del>—</del> 3 км.

Искомая скорость для преодоления совокупного притяжения Земли и Солица вычисляется, как сейчас было покавано:

$$v_M = \sqrt{11,2^2 + 3^2} = 11,6$$
 км в сек.

Таким же образом определяем, что для достижения Венеры нужна начальная скорость, не меньшая

 $v_B = \sqrt{11,2^2 + 2,5^2} = 11,4$  км в сек.

#### Продолжительность перелетов.

Перелет на Венеру. Продолжительность этого перелета, при условии минимальной затраты горючего, определител, если будет известен период обращения зоображаемой планеты по эллипсу TV (рис. 55). Тели S — Солице, то ST = 150 × 10° км, SV = 108 × 10° км; среднее расстояние воображаемой планеты от Солица равио  $\frac{1}{10}$  (150 + 108) ×

$$\frac{x^2}{225^2} = \frac{(129 \cdot 10^6)^3}{(108 \cdot 10^6)^8} = \frac{215}{126} = 1,7,$$

где x — продолжительность обращения воображаемой планеты, а 225 суток — продолжительность обращения Венеры.

225 
$$\sqrt{1,7}$$
 = 293 дня.

Значит, полет в один конец займет 147 суток.

Перелет на Марс. Время перелета определяется из пропорции:

$$\frac{y^3}{365,25^2} = \frac{\left[\frac{1}{2}(228+150)\right]^8}{150^8} = \frac{189^8}{150^8} = \frac{675}{338} = 2,$$

откуда

$$y = 519$$
 суток.

Значит, перелет в один конец продлится 259 суток.

## 5. ВНЕЗЕМНАЯ СТАНЦИЯ.

Для относящихся сюда расчетов воспользуемся рис. 54. Круг радиуса г пусть изображает земной шар, а вллипс тот путь, по которому звездолет из точки А земной поверхности (екватора) долетает до круговой орбиты искусственного спутеима. Прежде всего вычислим, каков должен быть радире крутовой орбиты (не изображенной на чертеже) этого спутника, чтобы время его обращения равизлось земным суткам. Применим третий закои Кеплера, зная, что Луна обходит Землю в 27,3 суток на расстояния

60,3 земиых радиусов от центра Земли:

$$\frac{27,3^2}{1^2} = \frac{60,3^8}{x^8},$$

откуда

$$x = \sqrt[3]{\frac{60,3^8}{27,3^2}} = \frac{60,3}{9,06} = 6,66.$$

Итак, внеземиая стаиция должна находиться в расстоянии 6,66 земного радиуса от центра Земли, чтобы период обращения равиялся 24 часам.

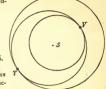


Рис. 55. Маршрут перелета с Землн (T) на Венеру (V).

Скорость, которую нужно сообщить на Земле звездолету, чтобы он достиг орбиты такого искусственного спутинка, есть скорость в точке А эллипса черт. 54. Вычисляем ее по формуле (14):

$$v_A = v_k \sqrt{2 - \frac{r}{3.83r}} = v_k \times 1,32.$$

Здесь  $v_k$  — скорость свободного кругового обращения небесного тела около центра Земли на расстоянии одного земного раднуса, т. е. 7,92 км в сек. Следовательно, искомая скорость  $v_A$  отлета

$$v = 7,92 \times 1,32 = 10,5 \text{ км.}*$$

С какой скоростью звездолет достигиет порбиты искусственного спутинка? Другими словами: какова скорость в точке B эллипса, противолежащей точке A? Находим ее,

Строго говоря, немного меньше, если воспользоваться суточным движением точек екватора.

пользуясь в торы м законом Кеплера; так как площади, описываемые раднусами-векторами в одну секунду, равны, то

$$10.5 \times r = x \times 6.66r$$

откуда

$$x = \frac{10,5}{6,66} = 1,6$$
 км.

Сравним ее со скоростью движения внеземной станцин по своей круговой орбите; последняя скорость, очевидно, в 6,66 раз больше скорости движения точек земного экватора (0,465 км):

$$0.465 \times 6.66 = 3.1$$
 RM.

Значит, звездолету понадобится еще дополнительная скорость в 3,1—1,6=1,5 км в сек., чтобы пристать к внеземной станиии.

Далее, скорость, с какою звездолет должен покинуть внеземную станцию для достижения, например, орбиты Луны, вычислим по формуле (14), вообразив соответствующий залиис, охватывающий орбиту станции и касающийся изнутри орбиты Луны:

$$v_L = v_{\epsilon} \sqrt{2 - \frac{6,66}{33,5}} = v_{\epsilon} \sqrt{1,8} = 1,34 \times v_{\epsilon}$$

Так как скорость станции ( $v_e$ ) равна 3,1 км, то некомая скорость равна 1,34  $\times$  3,1 = 4,1 км.

 $\partial$ -о всего на триста метров меньше той скорости, какая нужна здесь для полного освобождення от земного притяження  $(3.1 \times \sqrt{2} = 4.4 \text{ км})$ .

Если принять во внимание, что сама станция-спутник обладает скоростыю в том же направлении, то для достижения Луны с внеземной станции понадобится лишь дополнительная скорость в 4.1 — 3.1 = 1 км в сек. Соответствующее отношение  $\frac{M_t}{M_k}$  масс заряженной и незаряженной ракет, гри скорости вытекания газа 4000 м, равно

$$\frac{M_i}{M_k} = e^{\frac{1000}{4000}} = e^{0.25} = 1,28.$$

Масса горючего должна составлять менее  $\frac{1}{2}$  массы ракеты после взрывания. Даже если мы желаем, чтобы звездолет мог во з в рат ить ся на внеземную станцию, т. е. чтобы он сохранна запас горючего, достаточный для торомжения (0,28 окончательной массы), мы должны спабдить его первоначально запасом горючего, составляющим только 0,4 вса всей заряженной ракеты. Отсюда очевидна огромы вытода создания внеземной станции в смысле облегчения вытода создания внеземной станции в смысле облегчения сотальных задач звездопальляния.

### 6. ДАВЛЕНИЕ ВНУТРИ ПУШЕЧНОГО ЯД?А.

Нам придется пользоваться лишь двумя формулами равноускоренного движения, именно:

1) Скорость v в конце t-ой секунды равна at, где a — ускорение:

$$v = at$$
.

2) Пространство S, пройденное в течение t секунд, определяется формулой:

$$S = \frac{at^2}{2}$$
.

По этим двум формулам легко определить (разумеется, только приблизительно) ускорение ядра, когда оно скользило в канале неполинской Жюль-Верновой пушки.

Нам известна из ромына длина пушки — 210 м: это и есть пройденный путь S. Романист указывает и скорость ядра у выхода из орудня:  $16\,000$  м. Данные эти позволяют нам определить прежде всего величину t — продолжительность

движения снаряда в канэле орудия (рассматривая это движение как равномерио-ускоренное). В самом деле:

$$v = at = 16\,000,$$

$$210 = S = \frac{at \cdot t}{2} = \frac{16\,000 \cdot t}{2} = 8000t,$$

откуда

$$t = \frac{210}{8000} \approx \frac{1}{40}$$

Итак, оказывается, что ядро скользило виутри пушки всего 40-ю долю секунды.

Подставив 
$$t = \frac{1}{40}$$
 в формулу  $v = at$ , имеем  $16\,000 = \frac{a}{400}$ , откуда  $a = 640\,000$  м.

Значит ускорение ядра при движении в канале равно 640 000 м в секунду, т. е. в 64 000 раз больше ускорения силы земной тяжести.

Какой же длины должиа быть пушка, чтобы ускорение вто было всего в 20 раз больше ускорения тяжести (т. е. равнялось 200 м)?

 $\partial$ то — задача, обратная той, которую мы только что решили. Даниые: a=200 м;  $v=11\,000$  м (при отсутствии сопротивления атмосферы такая скорость достаточиа).

Из формулы v=at имеем:  $11\,000=200\,t$ , откуда  $t=55\,$  секундам.

Ив формулы  $S=\frac{at^0}{2}=\frac{at\cdot t}{2}$ получаем, что длина пушки должна равняться  $\frac{11\,000\times55}{2}=302\,500$  м, т. е. круглым счетом- около 300 км.

### 7. НЕВЕСОМОСТЬ СВОБОДНО ПАДАЮЩИХ ТЕЛ.

Положение, что свободно падающее или брошенное вверх тело инчего не весит, представляется многим настолько необычным и неожиданным, что его готовы принять за физи-

ческий софизм (вывод правдоподобный, но ложный). Уместно будет поэтому указать на несколько опытов, могущих подтвердить правильность этого утверждения.

Первый опыт подобного рода, насколько мне известно, выполнен был зименитым Лейбинием. Он привешивал к чашке весов довольно длиниую, наполненную водой трубку; на поверхность воды помещал металлический шарик, пустой внутри и закрытый. Устанавливал равновесие, затем открывал отверстие плавающего шарика, шарик наполялся водою и падал вниз. Во время движения шарика соответствующая сторона весов становилась легче, чашка с разновесками перетигивала (Ф и ш е.р. История физики).

Целый ряд опытов подобного рода был выполнен около 1892—1893 гг. известным физиком проф. Н. А. Любимовым. Из этих остроумных опытов — странным образом преданных забвению, \* — укажем следующие:

- Маятиик с твердым стержнем, привешенный к вертикальной доске, отводится в сторону и удерживается в этом положении штифтом. Когда доске с этим маятиком дают свободно падать, вынув штифт, удерживающий маятник, то последний остается в откложениюм положении, не обнаруживая стремления раскачиваться, \*\*
- 2. К такой же доске прикрепляют стеклянную трубку в наклонном положении: вверху трубки кладут на ее скошенный край тяжелый шарик, удерживаемый штифтом. В момент падения доски штифт удаляют, но шарик остается вверху трубки, не скатываясь внутрь ее.
- На той же доске укрепляют магнит, а под ним на палочку кладут железную полоску (якорь) в таком расстоянии,

<sup>88</sup> Это явление принимается в соображение при устройстве для лифтов и клетей (в шахтах) безопасных вриспособлений, которые должны автоматически начать действовать в случае разрыва подъемного каната. Я. П.

ита. л. и.

<sup>\*</sup> В руссиих липтах (пе считак очень реалей теперь брошпоры самого Н. А. Лобимова и его муральямих статей) я пе нашае умонивляют об этих опятах, и только в немецком сочивении Г. Гана «Ручківлівсью Preilandevenucho» керечастве опясание неметорых из или. Полазуюсь случаем с благодарисствю отметить, что перима умаванием на припадменным соверенным сов

чтобы магиит не мог ее поднять. Во время падения доски с магиитом и якорем последний притягивается магиитом.

4. Закон Архимеда утрачивает свое зиачение при падении системы. Представим себе, что в сосуд с водою погружена пробка (см. рис. 56). Пружива удерживает ее в воде вопреки давлению жидкости снизу вверх, повинуясь которому пробка всплыла бы изверх. Во время падения сосуда с пробкою этого давления синзу вверх нет (так как давление жидкости обусловлено в давиюм случае ее весомостью), и пробка





Рис. 56, Отмена закона Архимеда в падающей системе.

опускается винз (Н. А. Любимов, К физике системы, имеющей переменное движение).

Отметим еще одно любопытное явлеине: жидкость из сосуда в падающей систёме, под давлением больше атмосферного, вытекает прямолинейной струей, без падаболического изгибания.

«Явления того же порядка — лишет Н. А. Любимов в упомянутой выше брошно- ре — могут быть наблюдаемы, в известной степени, не только при свободком падения системы, но и в системе, катящейся вина по наклюнной плоскости или качающейся. Опыты с катящейся по наклониюй плоскости или качающейся. Сти или качающейся сти или качающейся.

произведение с тем большим удобством, что наблюдатель сам может поместиться в скатывающейся или качающейся систем (катиться с горы, качаться на качелях) и следить за явлением. Нет особого затруднения устроить и свободно падающую систему с помещеними в ней наблюдателем, озаботнышись, чтобы падающая система — например корзина на пережинутой через блок веревке — достигала земли без толчка, с утраченною уже скоростью». 8

<sup>\*</sup> В 90-х годах XIX века подобное устройство было предложено (но, какется, не осуществилось) во Франции в качестве развлечения для добиталей самымых ощущений; камера с посетителями ромкива была падать с высокой башим в бассейм с водою; погружалей в воду, камера вымадляет свое двимение, останавлявается и в ватем всплавает. Я. П.

Вопрос этот — несмотря на элементарность — почти не затрагивается ни в учебниках, ни в большинстве общедоступных книг по физике. Укажем поэтому несколько сочинений, в которых он рассматривается с той или вной стороны (начинаем с более общедоступных):

В. Л. Розенберг. Первые уроки физики. 1914. \*

Я. И. Перельман. Занимательная физика. 1931.

К. Э. Циолковский. Тяжесть исчезла. 1933.

К. Э. Циолковский. Грезы о земле и небе. 1895.

Н. А. Любимов. Из физики системы, имеющей переменное движение. 1893.

Герман Ган Физические опыты. Русск. перевод в изд. «Физика любителя». 1911, ч. I, § 48. Сила тяжести.

А. Поспелов. Об относительной потере веса тел в падающей системе. 1913.

Его же. Мир переменной весомости тел.

Кроме того с иной точки зрения о том же трактуется во многих книгах, посвященных общему принципу относительности.

## 8. ЧЕРЕЗ ОКЕАН НА РАКЕТЕ.

Приводимая далее статья д-ра мед. В. Шл с р а была помещена в немецком научном журнале «Die Umschau» в ноябре 1928 г. Под вядом отчета корреспоздента печати о первом рейсе ракетного самолета из Европы в Америку, состоявшемся будто бы в 1938 г., автор рисует картину будущего раметного перелета через оркези. В подлинияме статья озаглавлена «В 26 минут в Америку. Отчет нашего специального
корреспондента». — Перевод сделан с несущественными сокращениями.

«Стратосферный \*\* полет представителей печати назначен был на сегодня в 13 часов. Прибыв на Темпельгофский аэродром, мы были встречены членами президиума Союза Звездоплавяния, которые познакомили нас с особенностями ракетного полета. Аппарат, предназначенный для стратосферы,

<sup>\*</sup> Соответствующая статья В. Л. Ровенберга вошла в составлениую може «Физическую хрестоматию» (1924 г.), вып. І. \* Стратосферой навывается слой атмосферы выше 15 км. Я. П.

по внешности напоминает объимовениъе гражданские самосеты и отличается от них лишь размерами и толщиной несещих плоскостей, внутри которых устроены кабины для пассажиров. Между кабинами помещается ракетный аппарат с выводной трубой, гладящей отверстием назад. На самолете установлена также ракетная группа, обращенная отверстиями вперед: она служит для торможения при спуске. Имеется и пара пропельеров, которые при старте машины подинмают се на известную высоту, прежде чем начиет работать спиртокислоодная ракета.

Мы получили объясиения по поводу важнейших предметов оборудования стратоплана, — например аппаратов для до-



Рис. 57. Перелет в Америку через стратосферу.

бывания и очищения нскусственного воздуха, для отопления и т. п., сходных с соответствующим оборудованием подводной лодки. Входная дверь закрывается герметически. а во

время полета завижчивается наглудо. Окию кабины тоже плотию примыткает к стене; стекло свинцовое, темнокоричиввое. Такое окию пропускает лишы немного дневного света, 
так что кабина, несмотря на ясими солиечный день, освещалась электрическими лампами. Стены и потолом магжо обити 
изпутри колей, пол пократ пробковой массой. На потолке, 
на степах, у скамей имеются многочисленные ременные петли, 
держась за которые мы будем передвигаться в состоянии певесомости. Особению интересны скамый, устроенные в кабине поперек направления полета; это вогнутие, мяткие дивании, над которыми натвизвается сетка. При значительном 
ускорении и быстром торможении аппарата очень важно, 
чтобы все предметы были укреплены неподвижно, а багаж 
бил плотно, уложен в мяткие, надежно закрывающиеся 
ящики.

К самым ракетным аппаратам мы не были допущены, зато

осмотрели помещение для пилота, которое, впрочем, мало отличалось от устройства, знакомого нам по обыкивовенным самолетам, если не считать рычагов для пуска и включения ракетной группы. Заслуживают упоминания укрепленный зассь динамометр для измерения величины ускорения и замедления, затем актинометр для измерения коротковолнового излучения и прикреплениые на наружной стенке особые термометры для измерения низкой температуры стратосферы.

За объяснениями и осмотром наступило 20 минут 13-го часа; мм стали пристегивать наш багаж, разыскали наши ложа, накрылись сетками и надежно закрепили их крючками. Без 30 сек. 13 час. прозвучал сигнальный колокол, спустя 10 сек — второй, и я с сильным сердцебиением ожидал старта. Ровио в 13 раз\_залась в громкоговоритель команда:

#### — Отчаливаем!

Одновременно донеслось жужжание пропеллеров, поднимавших аппарат с земли. Мы летели так минуты три, когда прозвучал третий сигиальный колокол. Раздалось невероятное шипение, и я виезапно был придавлен с страшной силой к своему ложу. Мие едва не сделалось дурно от этого усиленного давления. Кровь стучала в ушах; казалось, меня поборол какой-то великан. Сила, с которой напирала на мою грудь сетка, мешала мне свободно дышать, пот выступил на лбу, а связка ключей в кармане чувствительно вдавливалась в белоо. Костюм сразу стал чересчур тесен, рубашка стягивала туловище. Я сделал попытку двигать членами: рука, протянутая к карманивым часам, — потому что протекшие секуиды казались мне чересчур долгими, - сразу отяжелела; казалось, она весила центиер (100 кг). Потея и кояхтя, я едва мог достать свои часы. Но непривыкший к усиленной тяжести, я захватил их слишком слабо: с силою выовались они из моей руки, проскользиули через ячейки сетки, разорвали часовую цепочку и со звоном ударились о противоположную стену. Обескураженный, я отказадся от дальнейших попыток к движению и предоставил себя на волю судьбы.

Виезапио начались сильнейшие колики в области живота. Я напряг всю волю, чтобы не поддаваться боли, — как вдруг шинение ражеты умолкло. Сейчас еще меня придавливало к сетке дивана — теперь же в, как тенинсный мяч, отлета к противоположной стороне моего ложа. У меня было ощущение, будто я падаю с высокой горы в расщеляну, и когда я вновь овладел своими чувствами, я крепко держался руками за сетку. Аппарат все еще казался падающим, и каждую секунду я со страхом ожидал, что ракета ударится о волиы Атлантического океана.

Громкоговоритель передал голос командира:

 Двадцать минут полиой невесомости. Пассажиры могут отстегнуть сетки и двигаться свободно. Держитесь постоянию за ремин, чтобы ни обо что не ударяться и не ушибить доуг друга.

Я переживал удивительное ощущение инкогда еще не испытаниой бесплотности, словно падал под водою и утратил сознание того, где верх и где инз. Закружилась голова; кавалось, вся кабина тихо вращается вокруг меня. Я почувствовал потребиость покинуть свое ложе и стать на ноги. Поспешно отстетнул я свою сетку, чтобы стать на пол — и вдруг заметил, что свободио витаю в пространстве.

Неожиданно, как опытный пловец, подплыл ко мне в воздухе служитель стратоплана и ловко ухватнася за один из ремией возле моего ложа. Его появление воскресило в моей памяти физические законы, относящиеся к состоянию невесомости: вместе с тем сразу исчезан все неприятные ощущення, н проснудся живой интерес к совершающимся явленням, Пока служитель занят был улавливанием обломков монх часов, витавших в поостоанстве, я подтянулся к окну кабины. Когда мы были на Земле, дневной свет едва пробивался через темное стекло. — вдесь же я видел сияющее Солице, висевшее белым раскаленным шаром на черном небе. Возле самого Солнца блистали бесчисленные звезды, а неподалеку виден был серп молодого месяца. В свободной от пыли стратосфере отчетанво видна и неосвященияя Солицем часть лунного диска, залитая отраженным светом Земли. Яркое Солице ослепляло меня; оно затмевало свет электрических ламп в кабине и рельефио освещало ее внутренность.

Часы показывали 13 ч. 12 мин. Мы находилнсь на высоте 50 км над земной поверхиоствю. Наружная температура была 54° инже нуля; давлене воздуха — только 1 мм ртутного столба. Хотя электрическое отопление было выключено, в кабине было довольно тепло благодаря тому, что обращенная к Солнцу наружная поверхность стратоплана была матово-черная: энертия лучей Солица поглощалась и проводилась внутрь кабины. Подробности земной поверхности отсода не различались: под стратопланом сияла лишь освещенияя Солицем туманная оболочка Земли.

Наступило время завтрака, но его, к сожалению, нельзя устроить на стратоплане. Хотя продвижение проглоченой пици в пищеводе производится перистальтическими движениями, но в условнях невесомости возникает опасность, что пица, особению жидкая, попадет «не в то горло», т. е. в дыхательное горло, оттуда в леткие и вызовет здесь воспаление. После того как во время пробного полета такое неудачное глотание стоило жизни машинисту, еда и питье в стратоплане были безусловио воспрещеми. Запрещение имеет еще и другое основание: хлебные крошки, капли воды, всякого рода пиль в среде без тяжести не оседают вниз, а носятся в воздуж; неостроомность одного пассажира может совершению засорить воздух для дыхания; пришлось бы надевать особые маски и поспешно фильтровать воздух, чтобы задерживать котя бы часть пыль.

Я осведомнася, не представляет ан для нас опасности «проинкающее» изалучение Колькерстера. \* Правда, Колькерстер сам разъясина, что это коротковолновое изалучение даже в стратосферу проинкает уже в столь инчтожном количестве, что вредное действие их на человеческий организм вссьма мало вероятно. Но все же пассажиры стратоплана не вполые ограждены от коротковолнового изалучения вселенной, так как оно действует на фотографическую пластинку в кассете подобно рентгеновским лучам. По втой причине для окон на-

 $<sup>^{\</sup>circ}$  Космические дучи наи дучи Гесса (часто называемые также дучами Милликена). Я. П.

шей кабины и взято свинцовое стекло, до некоторой степени задерживающее коротковолновые лучи.

В 13 часов 24 минуты по гоомкоговорителю раздалась команда «Вернуться к своим койкам и накрыться поедохранительными сетками». Началось шипение тоомозных ракет, На этот раз мне удалось легко перенести две неприятные минуты усиленной тяжести. Несчастный случай, свидетелем которого поншлось быть, сократил для меня этот длительно протекающий промежуток времени. Представитель спортивной прессы, сам страстный спортсмен, недооценна, повидимому, опасностей усиленной тяжести; он отстегнул сетку, чтобы испытать это состояние на ногах. Искусственная тяжесть в нашем аппарате была в четыре раза сильнее нормальной -- напряжение, которое можно переносить лишь лежа. Елва началось шипенне ракет, как спортсмен судорожно схватился за ремень. Я хотел его предостеречь — но мой оканк опоздал: уснаенная тяжесть вызвала прилив крови к нижней части его тела, лицо с каждой секундой становилось все бледнее, он выпустил ремень, как стрела налетел на соселнюю стенку и остался там неполнижен.

Тормозные ракеты прекратная свою работу, наш аппарат снижался, уменьшая остаток скорости действием сообых рудей. Свет, проникающий сково в окна, скова стал меркнуть и мутнеть, и после короткого планирования мы плавно спустильсь на Землю. Было 7½ часов утра по американскому воемени.

В номере гостиницы я быстро набросал отчет и мовая сенсация! — донесения наши будут в 12 часов дня перекинуты в Германию на Оберт-Годдардовой почтовой ракете; они прибудут в 6½ часов по средне-европейскому времення-

### 9. В РАКЕТЕ НА ЛУНУ. Рассказ проф. Г. Оберта.

Ниже приводится из книги Г. Оберта «Пути к звездоплаванию» отрывок, представляющий собой научно-фантастический рассказ о перелете на Луну. Он дает наглядную картину того, как, по мнению корифея звездоплавания, будет протекать межпланетное путешествие.

... Ракетой должен был управлять ниженер Мюллер, мне же поручено было производство астрономических наблюлений.

В феврале 19 \*\* года ракета была готова и названа «Луной». Чтобы испытать ее органы управления и регистрируюшне аппараты, она была пушена без пассажноов на высоту 4200 км. Все ракеты этого типа устроены так, что могут полниматься и без пилота. Пооизошло это вот почему. Пеовоначально сооружались только маленькие аппараты, могушие подинмать полезного гоуза 1/2-1 кг. Так как их поиходилось; конечно, пускать без пилота, то понадобилось изобрести приспособления, обеспечивающие сохранение ракетой надлежащего курса, — например волчок, контролирующий положенне руля, и т. п. Приспособления эти удержались впоследствин и на крупных ракетах, так как оказалось целесообразным снять с пилота заботы о многом таком, что он мог бы выполнить и сам; полезно освободить руки для астрономических наблюдений; к тому же машина работает хладнокровнее и точнее, нежели человек.

Первый непассажирский подъем прошел удовлетворительно, и в начале марта Мюллег поднялся в ракете на 5000 км, чтобы проверить ее способность управляться пилотом... Он разыскал меня и сообщил, что предполагает в середине июня совершить облет вокруг Луны.

Начались приготовлення к путешествию. Чтобы прнучить пассажиров к усиленному давлению, их помещали в кабину, которая помощью металлического рычага 200—400 м длины приводилась в круговое движение.

К середине нюня я был уже подготовлен настолько, что мог совершить подъем на «Луне». В мае я отправился в Индино, так как мы должны были вэлететь с Индийского залива. В начале нюня мне пришлось впервые увидеть нашу «Луну». Это было стройное сооружение 35 м в дляну и 10 м в поперечиние. Оно состояло из одной спиртовой и двух водородных ракет, рассчитавших так, что в итоге достигалась

скорость 15 км в сек. Разумеется, достаточна была начальная скорость всего в 11 км. Но, во-первых, максимальная скорость приобретается ракетой не сразу, а спустя лишь пять минут, причем сопротивление воздуха и земная тяжесть похищают 1 км скоросты.

Во-вторых, полезно нметь в запасе некоторое количество горючего, чтобы влнять на полет ракеты, если она отклонится

от пути.

12 июня прибыл «Тагор» с грузом горючего для нашего путешествия. Мы сели на пароход, взяли «Луну» на буксир и отплыли.

14-го утром «Тагор» остановился, и мы приступили к наполнению раметы. Спачала через резервуары раметы пропускался свеже-испаревный водород, чтобы охладить их
стенки. Если бы жидкий водород был сразу налит в резервуары, металлические стенки их вероятно лопнули бы, как
трескается горячий стакан, в который наливают холодиров
воду. К половине одиниадцатого наша ражета была покрыта
толстым слоем льда и достаточно охлаждена, чтобы можно
было ее явполнять. Толстые шлавиги протянулись от парохода к ракете, — сначала к спиртовой, затем к водородным.
«Ауна», до сих пор мелко плававшая на воде, стала задним
концом погружаться в воду, выступая передним.

В 11 ч. 5 м. наполнение было закончено. Мюллер и я забрались в каюту ракеты, закрыв за собой герметически дверь. Внутри было не совсем темно: через перископы проникало немного света. Я глянул в один из них и увидел наш «Тагор», удаляющийся на всех парах. Он спешил уйти из зоны сильного волнения и смерчей, порождаемых вытекающими газами ракеты.

Мюллер стал возиться у стены. Раздалось слабое металлическое гудение, и зажглась маленькая электрическая лампочка.

— Пускаю в ход нашу дннамомашину, работающую, конечно, на водородном моторе, — сказал Мюллер. — Так. А теперь пустны в ход рулевые гнроскопы, Когда мы отправляемся? — спросна он меня. — В 11 ч. 30 мин. 46 сек. ракета должна на высоте 1230 км иметь секундную скорость 10 700 м. Возможно это? Мюллер взглянул на указатель ускорения.

 Конечно, — отвечал он. — Помогите мне немного при аппаратах. Мы должны сняться с места в 11 ч. 25 мин. 30 сек.

Через 5 мнн. мы подготовили аппараты и пустили в ход большие насосы спиртовой ракеты. Оставалось только зажечь газ в камере сгорания. Мы извлекли койки, подвесили их в середине каюты и улеглись в них.

Металлические стенки резервуаров при температуре жидкого водорода сделались тверды, как стекло. Едва закипели



Рис. 58. В каюте ракетного корабля при отлете.

сжиженные газы, раздался звон словно сотни колоколов. Волиение моря укачивало нас. В 11 ч. 25 мнн. газы под нами закипели сильнее; ракета дрожала. Еще через 24 сек. последовал толчок. Электрический зажигатель был включен, и ракета поднялась из воды.

Спустя несколько секунд кругом захрустело, словно река освобождалась от ледяных оков. Это растрескалась, благодаря особому механизму, ледяная корка, облекавшая ракету, и упала в море. И точно в 11 ч. 25 мнн. 30 сек., секунда в секунду, наша ракета начала свой полет.

Усиленной тяжестью меня притиснуло к висячей койке. Невозможно было бы в этот момент стоять на ногах. В перископ заметил я кратероподобное углубление в воде моря, вкруженное венцом белой пены: это было место, куда ударял поток газов, вытехавших из нашей ракеты. Спустя 25 сек. мм пропосились уже через облачную пелену «барациков», а еще через минуту я ужидел на горизонте вершины Гималаев, хотя мы находились от них в тысяче километров. Прошла минуда — и заряд спиртовой ракеты был исчерпан; эта часть нашей «Лушы» была отброшена, а с нею и первая облолука, объеквашая ракету. /

Теперь вступила в работу мижняя водородная ракета. Она висполинкого животного, сплившегоста от нас освободитося. Напоминало вздоли чудовища также пыхтение насосов, нагиставших горіочее в распылітель. Однажды дюзві испустнам даже глухоє, хриплоє рачаниє, от которого все в каюте затряслось и заввенело. Но Міоллер сумел все снова привести в пооладок.

Через две минуты иссякаи запасы горючего и в этой ракете; начала работать верхняя водородная ракета, от которой в большей степены зависел, услех предприятия, чем от первых двух. Неисправность первых ракет обусловила бы то, что корабль не полетса бы на Луну и упал бы обратно в море; неисправность же третьей ракеты ставила на карту нашу жизнь. Недаром лучшие инженеры и механики Германии работали над нею почти цельй год. Это было своего рода чудо техники. Ракета работала превосходно. У меня уже не было ощущения, что я нахожусь на ускоренно-движущемся теле. Я чувствовал себя только отяжелевшим и словно уплотненным.

Спустя две минуты были израсходованы запасы и этой ракеты, а еще через две секунды всякое ощущение весомости исчезло. Я парил свободно в середине каюты.

— Итак, уберем койки и устроимся поудобнее, — сказал Миллер.

Мы свернули койки, и Мюллер привел в действие приспособление, которое откинуло верхнюю оболочку ракеты. Каюта осветилась множеством окон.

Я был ошеломлен видом, открывшимся передо мной. Я парил в середине ракеты, и малейшего плавательного движения было достаточно, чтобы привести меня в желаемое место. Только теперь заметна я ряд ременных поручней, свисавших со стен. Не держась за них, невозможно было бы оставаться меподвижным

Солиечный свет обильно лился через окна. Но они казались не светлыми, а черными, и словно излучали холод, между тем как там, куда прямо падали лучи Солица, скоро становилось почти горячо. Это оттого, что Солице не освещает пустоты мирового пространства.

Блестящим диском висит опо на совершенно черном небе. 
Заслонив рукою глаза от Солица, я стал постепенно различать на небе отдельные звезды. Небо было не темносинных 
как в наши темные ночи (на юге), а коричневатым, как закопченный фарфор. Казалось, мы витаем в центре необъятной сферы, на одной стороне которой кругланлась Земля 
занимавшая около третьей части неба. В другой стороне 
блистало Солице, окруженное своеобразным сиянием в форме 
неправидыного четвреутольника. Это так называемый «зодикальный свет», — явление, которое обусловлено, повидимому, мельчайщими выликамым, катающями коло Солица, 
Заслоняя рукой Солице, я мог различать и лучи солиечной 
короны, видимой на Земле лишь в моменты полного солиечного 
затмения».

Недалеко от Солица виднелся, словно из матового стекла, диск Луны. Она была обращена к нам своей ночной стороной и освещалась Землей. Это был первый случай, когда я видел месяц в фазе новолуния.

Однако мы не оставались без дела. Над каютой, под сложенным парашнотом у нас запасено было большое вогнутое зеркало, которое мы и приспособили в качестве объектива телескопа. Маленькая зрительная труба в каюте служила окуляром. Мы обошлись в этом случае без большой трубы и тижеловесной установки, так как невесомые части нашего телескопа сохраняли надлежащее взаимное положение без особых приспособлений.

Мы достигли увеличения в 100 000 раз при полном отсутствин воздуха, искажающего изображение.  Недурно было бы вам облачиться в водолазный костюм и совершить со мной прогулку вне ракеты, — сказал Мюллер.

Мы надели наши «водолавные» костюмы, изготовленные из резины и обтянутые металляческими обручами для защиты от разрыва внутрениям двалением. Шлем был сделан наполовину из проврачной массы, позволявшей гладеть во все стороны. На сигие у нас нимелся резервуар с святым воздухом, рассчитанный на 1—1½ часа дажания. Выдыхлемый воздух поступал в трубку с едким кали, поглощващим утлекислый газ (н делавшим его вновь годным для дакания). Но мы



Рис. 59. Костюм для экскурсий в безвоздушное пространство.

могми также выпускать его через особый клацан наружу, получая при этом обратный толчок; благодаря этому мы миели возможность передвигаться в пустоте. Чтобы обеспечить себе возвращение в каюту, мы привязались к ней шиурами. В шиуры были вплетени тесеронные провода: благодаря этому, мы могли переговариваться, несмотря на то, что в пустом пространяется.

Мюллер стал объяснять мне наружное устройство нашей кабины.

— Кабина, как видите, с одной стороны покрыта черной бумагой. Вам известно, что Солище не согревает пустого пространства; зато нагреваются все тела, озаряемые солнечными лучами, причем поверхности черные нагреваются сильне, чем светлые. Однако черные поверхности и больше излучают тепла. Так как нам здесь не достаточно тепло, то мы поворачиваем кабину черной стороной к Солицу, а светлой к тепи. Если нам прилется со временем предпринять путешествие в области, более близкие к Солицу, мы поступним наоборот.

Таким манером мы можем иметь в хабине всегда ту температуру, какую пожелаем. Окна нашей какоты закрываются зеркальными ставиями, чтобы оградить нас от воспаления глаз, неизбежного, когда подвергаешься непрерывному действию солиечных лучей. Кроме того это сослужит нам хорошую службу, если мы очутимся в тени крупного небесного тела: мы скиием тогда черную бумату и заслоним окна блестящими ставиями. Знаком вам принцип термоса?

— Колечно: сосуд с блестящими стенками окружем пустым пространством; верез теплопроводность он не может терять геплоты, так как в пустоте нет материи, способной ее проводить. Путем излучения теплота также не может теляться в заметном количестве, так как зеркальная поверхность плохо излучает внергию. В итоге содержимое остается горячим.

 Прекрасно; то же самое происходит и здесь: кабина с блестящими стенками окружена пустым мировым пространством... Взгляните-ка, однако, на часы, мне они отсюда не видим. Который час?

 Половина первого. Пора определить наше местоположение.

 Очень хорошо, а я займусь обедом. Итак, забираемся обратно в каюту!

Земля быстро уменьшалась. Теперь она казалась диском с красными краями, окаймлениям голубой полоской. Над полюсами витали короной поларные сияция. На густо-черном, усеянном звездами фоне неба резко выделялись синие моря, темновеленые тротические страны, желтые пустыми, черные тундры, светлозеленые степи, белые полярные области. А над инми парили снежно-белые облака.

Но я не мог долго любоваться всем этим. Надо определить наше местоположение, так как теперь самое удобное время исправнть путь ракеты. Я взял в руки таблицы, где предвычислено было положение и видимые размеры Земли для каждого момента путешествия, и установил, что наша планета занимает как раз то положение и имеет ту угловую величину, которые были наперед вычислены. Значит, мы детели правильно. Затем я проверил исправность наших регистрирующих аппаратов.

Приступили к обеду. Суп пришлось не поглощать ложками из тарелок, а высасывать через алюминиевую трубку из шарообразных сосудов...

После обеда Мюллер извлек из ящика бутылку и приставил ее горлышком к моим тубам.

- Так пить неудобно, Мюллер. Разве вы не захватили рюмок?
  - Рюмки-то есть, но как вы их наполните?
  - Как-нибудь да налью.
  - Испытайте ваш способ на бутылке с водой,



Рис. 60. Опыт с водой в условиях невесомости.

Я наклонил бутылку. Вода не текла. В досаде я тряхнул бутылку — выскочнала вода, ударилась в рюмку, вновь отскочила и разбилась на мелкие шарики, которые носились по каюте, натыкаясь на степья, отпрытивали назад, рассыпаясь на более мелкие капли. Вся каюта, словно роем комаров, наполнилась летающими каплями.

 Вы слишком погорячились. Вот как я устранваюсь, сказал Мюллер.

Он смочил кисть левой руки песколькими каплями и, дежа мокрые пальцы у гордышка бутыхии, потряживал ею помощью правой руки, отводя ее в то же время медленно назал. Мие казалось, что он извлежает из бутылки водяной шар. Когда ой убрал руки, перед ним в самом деле витал шар воды.  Подобие иебесного тела, — объявил Мюллер и приблизил к шару вбоинтовый гребень, предварительно навлектризованный о сухие волосы: шар вытянулся в форме вллипсоида и поплыл к гребию.

...Я «лег спать». Это надо понимать так, что я повис на двух поручиях, засунув в них руку и ногу. Ремии, конечно,

ие врезались в мое тело: ведь я был невесом.

Когда я проснулся в четыре часа, Мюллер уже был сиаружи в своем водолазном снаряжении и делал опыты с электрическими лучами. Я забыл упомянуть, что одновременно с нашей ракетой в мировом пространстве летела еще и другая, которая и связалась с нами сигнализацией.

Я приступил к своей работе. Луну рано было еще наблюдать, но я мог хорошо видеть в втот день Марс и Юпитер.

В 9 часов вечера я закрыл ставии и устроился на покой. Слово «вечер» надо понимать условию, так как наше положение отвосительно Солица виксольно не изменилось. Мы яе составляли теперь части Земли, мы были самостоятельным небесиым телом. Вечер наступал ие у нас, а в той точке Земли, откуда мы полетеля.

К вечеру третьего дия (т. е. вечер был тогда в Инлии) оакета поиблизилась к Луне до расстояния 50 000 км. Мы раздичали узкий, озаренный Солнцем серп, который рос и шионася на наших глазах. Я мог установить, наконец, что мы находились на 500 км ближе к Луне чем следовало. Ошибку нетрудно было исправить, сообщив ракете ускорение (по напоавлению к Земле) в 1.35 м в сек. Манево этот отиял всего одиу минуту, но оставил во мне впечатление, от которого я не мог освободиться до самого конца путешествия. До сих пор Земля была винзу, а Луна вверху сбоку. И влоуг - Земля оказалась вверху, а Луна внизу обоку, ражета же пои этом ничуть не повернулась, да и я не повернулся: все оставалось как было до сих пор. Почему же у меня возникло такое ошущение? Это было словно сновидение, Ты не поворачиваешься, мир тоже не поворачивается - и все же ты чувствуешь, что находишься вовсе не в том положении. в каком был до сих пор! (Причина иллюзии — искусственная тяжесть, обусловленная ускорением). Земля оказалась для меня снова «внизу» лишь тогда, когда наша ракета, возвратившись на Землю, закачалась в водах океана»

### 10. СТРАТОСФЕРА.

«Стратосферой» называется слой земной атмосферы, простирающийся в средних широтах выше 10-12 км. т. е. выше того нижнего, сравнительно плотного слоя воздуха («тропосферы»), в котором мы непосредственно находимся и в котором совершаются главные явления погоды. Наши энания о физических условиях, господствующих в высоких областях атмосферы, крайне скудны и во многом гадательны. Аэропланы поднимались в отдельных случаях только до нижних ее слоев: аэростаты лишь в пяти случаях достигали выше 16 км (два подъема Пикара в 1931-32 гг., подъем американского стратостата «Столетие прогресса» в 1933 г. и подъемы советских стратостатов в 1933 г. на 19 и 22 км): шары-зонды — небольшие аэростаты без пилота, но с самопишущими метеорологическими приборами - удавалось пускать до высоты 34 км. Верхняя граница атмосферы лежит гораздо выше. Знаменитый Тунгусский метеорит (1908 г.) пои падении начал светиться на высоте 300 км, доказывая этим поисутствие на подобных высотах воздуха оппутительной плотности. Полярные сияния, разыгрывающиеся на высоте 500 км, говооят о существовании следов воздуха еще выше. О физических условиях на подобных высотах поиходится заключать частью по теоретическим соображениям. частью по косвенным указаниям, почеопаемым из наблюдений над ходом сумерек, над загоранием метеоров, над распространением звуковых волн. одлиоволн и т. п.

В настоящее время не придерживаются более общензвестной схемы Вегенера относительно состава высших слоев атмосферы. Покинуто также воззрение, будто температура воздуха с поднятием вверх постепенно и непрерывно падаст. Наблюдения самых последних лет заставляют отвертнуть такое упрощенное представление. На высоте 19 км команда «СССР» установила температуру в минус 67°Ц. Между тем, на 80—100 км приходится допускать температуру не только более высокую, по даже выше  $0^\circ$   $\coprod$  на месколько десятков градусов. Некоторые исследователи допускают там температуру в  $500^\circ$  и выше! Это показывает, какого рода неожиданности скрывают в себе высокие слои стратосферы.

Большое практическое значение имеют две следующие особенности стратосферы:

1. Слой Хивизайда. 2. Слой озона.

Слоем Жививайда называют один или иссколько слоев стратосферы, богатых ионизованными г. е. лишенными внешнего электрона) атомами и свободными электронами. Этот слой, подобио металлам, непроницаем для радиоволи и отражает их обратию, — обстоятельство, играющее первостепенную роль в радиопередаче на большие расстояния. Волим разной длини отражаются на разынох высотах: длининые на высоте 50 км, короткие — на гораадо большей (200 км и выше).

Другой слой стратосферы, представляющий особый интерес, — слой озонный. Озон есть видоизменение кислорода: молекула кислорода состоит из двух атомов, озона из трех. В тропосфере имеются лишь следы озона; распространенное мнение, будто им богат воздух лесов, основано на нелоразумении. В ошутительных количествах он скопляется лишь на высоте 45-50 км. Озон возникает из кислорода под действием удьтрафиолетовых дучей высокой частоты и вновь распадается под влиянием лучей видимого света. Слой, гле количество образующегося озона равно количеству распадающегося, и есть упомянутый тонкий озонный слой на высоте 45-50 км. Он имеет важное биологическое значение, так как поглощает вредные для живых существ ультрафиоле товые аучи высокой частоты и, следовательно, обусловливает возможность развития органического мира на земной поверхности. Повышение температуры в высоких областях стратосферы также тесно связано с поглощением озонным слоем коротковолнового солнечного излучения.

Огромный интерес представляет стратосфера для развития высотной авиации, так как самолеты особой конструкции (стратопланы) могут в нижних ее слоях развивать скорость в 1000 и более километров в час. Кроме того, всегда ясное небо на этих высотах, отсутствие переменных ветров, бурь и осадков также делают стратосферу благоприятной средой для перелетов.

До сих пор исследование стратосферы велось помощью авростатов. С развитием ракетной техники явится возможность применять с этой целью реактивиме аппараты («ретистрирующие» ракеты), могущие зондировать стратосферу гораздо глубже.

Весной 1934 г. наша Академия наук созывает первую всесоюзную конференцию для подведения нтогов всестороннего научения стратосферы и планирования дальнейших ис-

следований.

# 11. МЕЖПЛАНЕТНАЯ СИГНАЛИЗАЦИЯ.

В связи с вопросом о возможности межпланетных сообщений интересно космуться и другой естественно связанной с ним темм — межпланетных сношений помощью оптических или иных сигналов. Ограничимся здесь беглой справкой.

Впервые в серьезной форме вопрос этот был поставлен в матациятых годах XIX века знаменитым германским математиком Гауссом. Немецкий астроном Груитуйзен, горячий сторонник обитаемости Лумы разумными существами, изъягал повект Гаусса так:

«Вот основная идея Гаусса: нужно показать жителям лиши то геометрическое построение, с помощью которого обыкновенно доказывается Піщаторова теорема. Средство культура земной поверхности где-инбудь на громадной равнине. Чтобы изобравить геометрические фитуры, нужно пользоваться конгрыстом между темными полосами лесов и золотисто-желтыми площадями хлебных полей. Это удобнее сделать в стране, где жители только временно пользуются обработываемой землей и следовательно легко подчиняются указаниям. Таким образом выполнение данной мысли не потребовало бы чрезмерных затрат. Га у сс говорна об этом с глубокой серьезностью. Он придумал еще один способ запявать сщення с обитателями Лучны. Способ соготит в поняменении гелиотропа, - прибора, изобретенного Гауссом и могушего служить не только для измерения углов с весьма лаинными сторонами, но и для передачи сигналов. По мысли Гаусса, нет даже необходимости составлять из зеркал громадную отражающую поверхность; достаточно известного числа хорошо обученных людей, с самыми обыкновенными веркалами. Следует выбрать время, когда обитатели Луны наверное смотрят на Землю, - например, когда наша планета покрывает Венеру. Зеркала отбрасывают свет по направлению к Луне. Чтобы жители Луны узнали о нашем существовании, нужно прерывать этот свет через равные промежутки воемени: так можно сообщить им числа, которые имеют больщое значение в математике. Конечно, чтобы эти знаки привлекли внимание, нужно выбоать полходящий день, когда яркость света, отраженного гелнотропом, будет особенно велика. Гаусс поедпочитал математические знаки, потому что у нас и обитателей далеких миров могут оказаться общими только основные математические понятия»,

Попыток осуществить этот проект не делалось.

В 1890 году много и оживленно обсуждался вопрос о сношении, помощью оптических сигналов, с поелполагаемыми обитателями Марса. При таком настроении умов некоторые замеченные на Маосе явления были поиняты за световые сигналы, «Как раз в то время, когда пылкие умы старались измыслить средства, чтобы установить сношения между планетами, некоторые наблюдатели, вооруженные весьма сильными телескопами, заметили своеобразные световые выступы на гранине освещенной и ночной половин Марса. Выступы эти держались слишком долго, чтобы их можно было принять за цепь облаков: казалось, общирные области планеты начииали светиться, едва над нами опускалась ночь... Для многих не оставалось сомнения, что здесь мы устраиваем огненные знаки с этого далекого мира. К сожалению это не подтвердилось: Кемпбелл вполне понятным образом объяснил появление этих световых выступов как общириые горные области (залитые солнечным светом) ... В 1892 г. и 1894 г. светлые места наблюдались опять. Они появлялись

воегда в определенных местак, именно ляшь в тех желтых областях, которые астрономы считают материками. Кемпесь да стальный в пределения в тому явлению: «Марс находится от нас на расстоянии 63 миллионов километров. Мы могли брать увеличения в 350 – 520, и плавита приближалась к нам на расстояние в 180 000 км и 120 000 км. Расстояние Луим от нас вдвое — втрое больше. Однако мы момем просто глазом видеть на границе диевной и ночной половин светаме выступы, образуемые горимми цепями и большими кратерами» (В. Мейер. «Мироздание»). Сходное наблюдение и толки повторялись и в декябре 1900 г., когда американский астроном Дуглас заметил на Марсе яркое пятно, леожашееся в течение часа.

В нынешнее время снова заговорили о проектах оптической сигнализации на Марс, опираясь на современные прожекторы, сосредоточивающие огромные количества света.

Мошные прожекторы наших авиационных маяков действительно поевосходят то, о чем можно было только мечтать полтора десятка лет тому назад. Отбрасываемый ими свет, яркостью в миллиард свечей, виден невооруженным глазом с расстояния 300-400 км. Будь такой маяк на Луне, мы могли, бы увидеть его свет в наши телескопы. Естественна мысль воспользоваться подобными орудиями современной осветительной техники, чтобы послать весть о себе на Марс. Как следать, чтобы марсиане поняди этот сигнал и приписали ему то значение, которое мы хотим вложить - именно демонстрации разумности земных обитателей? Можно, следуя проекту Гаусса, расположить яркие источники света так, чтобы они образовали определенную геометрическую фигуру, например чертеж Пифагоровой теоремы. Если марсиане действительно настолько разумны, как мы полагаем (иначе не стоит, пожалуй, с ними и заводить сношений), они догадаются ответить нам чертежом другой теоремы, -- например Гипокоатовых дуночек.

Трезвый расчет не оставляет, однако, никакой надежды на осуществление этих заманчивых возможностей. Чтобы земной чертеж можно было усмотреть на Марсе в телескопы нашей, примерно, силы, надо придать его лінням толщину километров в 20, а самый чертеж раскинуть на пространстве целого государства. И,— что всего хуже,— яркость негочников должна исчисляться не миллиардами свечей, а десятками триллюзез ...

Если так, то нельзя ли воспользоваться в качестве источника вета самим Солицем, отражая его лучи огромными зеркалами, сооруженными гле-инбудь в Сахаре или в Бразилин?
Однако пришлось бы придать этому зеркалу невероятные
размеры: оно должню быть в десятки километров поперечинком. Это во-первых. Второе возражение серьевие. Сторонники этого проекта забывают о том, как расположены по
отношению друг к другу обе планеты в первод наибольшего
сближения. Ведь тогда Земля и Марс находятся по одну
сторону от Солица, на одной прямой линии с ним. В ети
моменты Земля как раз обращена к Марсу своей почной
половиной, и мы можем отбросить солнечные лучи куда
угодно, только не на Марс. ...

Изобретение беспроводного телеграфа направило мысль о межпланетных сношениях на новый путь. Особенно много говорилось об этом в конце 1900 года, когда знаменитый американский электротехник Тесла сообщил, что ему удалось заметить загадочные электрические сигналы при производстве опытов на большой высоте, «Тесла наблюдал -читаем мы в английском научном журнале 1901 г. - на специальном приборе повторные электрические колебания, причина которых заставляла его теряться в догадках. Он пришел к мысли, что они обязаны своим происхождением токам, идущим от планет, и теперь полагает, что было бы вполне возможно посредством усовершенствованного аппарата сноситься с их обитателями». Далее, со слов Тесла, сообщалось, что он приступает к постройке аппарата, который даст возможность послать на Марс количество энергии, достаточное для воздействия и на электрические приемники, вроде телеграфов и телефонов. «Я не сомневаюсь, — писал Тесла, что с помощью надлежащим образом построенного аппарата возможно переслать энергию на доугие планеты, напоимен на Марс и Венеру, даже при наибольшем их удалении от Земли. Мой метод даст практическое разрешение вопроса передачи и получения сообщений с планеть. Однако это предположение ни к чему не привело, и вызванная заявлением Тесла оживалениая полемика в печати вскоре прекратилась. \*

Оживаение зивтереса к этой проблеме наступнаю вновь лишь в самое последнее время. В 1920 и 1922 г. неоднократно отмечались случан приема радиоставциями таких ситналов, для которых, по некоторым соображениям, загрудиительно допустить земное происхождение; это обстоятельство в связи с тем, что ситиалы наблюдались как раз в впохе наибольшей близости Марса к Земле — побудило искать станцию отповальения загалочных ситиалов именно на втой планете.

В 1920 г. в Анды (Южи. Америка) были направлены дучшие радиотехники Марконневой компании с особо чувствительными приемвиками, настроенными на дляну волим 300 км (почему-то предполагалось, что марснане работают именно на этой воляе). Но ниваких сигналов принято не было. «Все приборы, — гласило официальное сообщение, — настроенные на дляну волям в 300 000 м, — не обнаружали никаких признаков радиовола в момент накождения Марса на бълкайшем расстояния от Земли». Столь же безрезультатна была вкспедиция самого Маркони в Средиземное море для уловления предполагаемых сигналов (также в 1920 г.), и попытки принять сигналов (также в 1920 г.), и попытки принять сигналов Марса на 24-лампо-вый повемник во время земликого прогизвостояния 1924 г.

Не было недостатка и в проектах обратного сигнализирования по радио — с Земли на Марс. В том, что марсиане располагают радиоприемиком, у авторов проектов не возникало сомпения. Затруднение было лишь в том, чтобы достичь вазымного понимания человечеств обеки планет. Небезызвестный немецкий физик-популяризатор Ганс Доминик в своей книге «В водшебном мире техники» \*\* предлагает осуществить вазымное понимание следующим образом:

Эти толки о сигивлах с планет нашли себе, между прочим, отклик в романе Уэллаз «Первые люди на Луне».
 Русский перевод в издании ГИЗ, 1925 г., последияя глава книги.

«Мы могля бы, например, — пишет Г. Домнии, — протелеграфировать в простравство величины сторон первых Пифагоровых Треуольников, — скалем числа 3, 4 и 5, потому что  $3^3+4^2=5^7$ . Со стороны мыслящих, математически образованных существ можно было бы ждать только одного ответа на такую телеграмму, а имению числе 5, 12 и 13, потому что  $5^7+12^2=13^7$ . Такой ответ сразу установыл бы между обены планетами контакт. Простые Пифагоровы числа могли бы уже послужить поводом договориться насчет числа могли бы уже послужить поводом договориться насчет

особых знаков для початий плюс. нус, равенство. Carдующим шагом бы ло бы установление какой-нибудь общей системы кооолинат. Обладая ею, можно было бы пон TIOмошн поостых числовых телегоамм обменнваться всевозможными изобоажениями. Уже спустя несколько нелель по **Установленин** такой

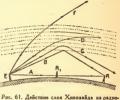


Рис. 61. Действие слоя Хивизайда на радноволны.

Поелапиме со стандик Е даниме волим отклониютел и Зевле (ЕД, ЕС, ЕВ). Коротиве волям (путь ЕР) промикают серова слоя Хивизайда в накрове пространенаем

связн мы могли бы здесь располагать портретами жителей Марса».

Оставляя в стороне фантастические возможности, рассмотрим, какие физические и технические трудности стоят на пути к осуществлению радиосвязи с планетами на практиже.

Прежде всего надо указать, что хотя на земной поверхности для современного радиотелеграфа более не существует уже непреодолимых расстояний, передаваться вверх электрические волны могут беспрепятственно всего лишь на сотню или на две километров. Дело в том, что на высоте 50— 200 км простирается слой разреженной атмосферы, отличающейся от нижележащих слоев значительного электропровод-

ностью. Такой слой — так наз. «слой Хивизайда» — непрозрачен для электрических волн большой и средней длины: он частью отражает падающие на него электрические лучи в назад, частью поглощает их, не выпуская наружу. Этот экран, охватывающий непроницаемой оболочкой весь земной шар. прозрачен до некоторой степени лишь для электрических лучей, которые направлены к точке зенита, - но энергия ослабленных волн, проникающих через зенитное окошечко, чересчуо ничтожна, чтобы заставить работать аппараты отдаленных станций. Только волны короче 10 м могут проникать через слой Хивизайда и покидать нашу планету. Но здесь для передачи сигналов на Марс возникает новое препятствие. Допустим, - ради внесения определенности в задачу. - что чувствительность марсовых приемников одного порядка с чувствительностью самых совершенных земных аппаратов; тогда для успешной передачи сигнала на Маос потребовалась бы, согласно вычислениям специалистов, радиотелеграфная станция не менее чем в 20 000 000 kW... Вспомним. что сильнейшая радиостанция мира обладает мощностью n 100 kW.

Подобные затруднения вероятно возникли бы и для обитателей Марса, если бы они пожелали установить радиосвязь с нами - их электрические волны, уже проникшие через слой атмосферы Марса, должны были бы отразиться от непронипаемой для электрических лучей наружной оболочки нашей атмосферы. Недавно полученные (И. Е. Муромцевым, инженером электрической компании «Вестингкачз») ультракорот« кие оалиоводны длиною 42 см вовсе не отражаются слоем Хивизайда. Они могут свободно покидать земной шар и глубоко проникать в мировое пространство. Так как они, к тому же, не расходятся во все стороны, а могут быть направлены узким пучком, то энергия их не ослабевает с расстоянием. Естественно поэтому, что многие смотрят на них как на удобное средство для установления радиотелеграфной связи с Марсом (хотя инженеры «Вестингхауза» не разделяют этих оптимистических надежд).

Надо заметить, что проблема межпланетной сигнализации

при ближайшем рассмотрении оказывается гораздо более трудно разрешимой, чем кажется с первого вягляда. И самое гланое загруднение даже не в тех технических препятствиях, о которых здесь говорится. Важнейшее затруднение в том, что всикая сигнализация—будь то оптитическая, алектрическая или какая-либо зняя—предполагает существование адресата, который мог бы принять и понять вту сигнализацию. Пока нет твердой уверенности в существовании такого адресата, сигнализацию почти наверияха обречена на неуспех. И как ни странно это звучит—больше вероятия, что люди когда-нибудь сами прилегят на Марс, нежели что они получат от марсили ответ на свою междилаетиную таксграмму.

# 12. АЮДИ И КНИГИ.

### Современные деятели ракетного летания и их труды.

Бирман, Гердт (Германия). Biermann, Gerdt (Bremen).

Офицер «Северогерманского Ллойда», автор небольшой книжки «Плавание в мировом пространстве? Краткое рассмотрение проблемы» (Weltraumschiffahrt? Eine kurze

Studie des Problems. Bremen 1931).

Baabe. Make (Геомания).

Valier Max \*.

Уапия ма астроном, один из деятельнейших пропагандистов вдеи звездоплавания, практически работавший в области реактивного движения. Погиб 17 мая 1930 г. при пуске изобретенной им ракеты с жидким зарядом, 34 лет от роду. Автор общепонятию написанной книги «Ракетная езда и летанне» («Raketenfahri», 5 Ампяде, 1928). Краткое содержание: Трудности, которые предстоит преодолеть. Наши средства борьбы. От светящей ракеты до ракетного колабля. Техника ракеты. Ракетная езда и полс.

Винклер, Иоганн (Германия). Winkler, Johannes (Breslau).

Немецкое произношение фамилии Valier — Валье, втальянское (Валье родился в Италии) — Валир.

Основатель, редактор и деятельный сотрудник журнала «Ракета» («Die Rakete»), где им написана значительняя часть статей. Выполики мектоторые вклеприментальные исследования над ракетами и над действием усиленной тяжести на организм человека. Конструктор жидкостной ракеты соб-ственного моборетения.

Гайль, Отто (Германия).

Gail, Otto Willi (Tegernsee).

Инженер, журивальст и романист, пропатавидирующий идеи проф. Оберта (см. ниже). Из его звездоплавательных романов на русский язык (а также на 12 других диостранных языков) переведен «Напв Hardts Mondfahrt» («Лунный перелет», с предисловием и пол редакцией Я. И. Перельмана, Ленниград 1930). Пору Гайля принадлежит и общепонятная киита «Сплою ракеты во вселенную» (Mit Raketenkraft ins Weltenall, Stuttgart 1928).

Гефт, Франц (Австрия).

Von Hoefft, Franz (Wien).

Ииженер и журиалист, автор ряда проектов реактивных аппаратов различиого назначения.

Проф. Годдард, Роберт (С. Ш. А.).

Goddard, Robert H. (Worcester).

Крупнейший работник звездоплавания на Западе. Выдающийся американский ученый, директор физических лабораторий Университета Кларка в Вустере. Еще в 1919 г. опубликовал в известиях Смитсоннанского института замечательное исследование о ракетах под заглавнем «Метод достижения крайких выкот» (А Metod of Reaching extreme Altitudes). Изобретатель первой жидкостной ракеты. (Извлечение из работ Годдарда помещено в книге проф. Н. А. Рынина «Геория космического полета»).

Гоманн, Вальтер (Германия).

Dr-ing. Hohmann, Walter (Essen).

Автор работы «Досягаемость небесных тел. Исследование проблемы полетов в мировое пространство» («Die Erreichbarkeit der Himmelskörper»), вышедшей в Берлине в 1925 г. Это — самое обстоятельное исследование по астронавитация. Содержание: Отлет с Земли. Возвращение на Землю. Свободими полет в мировое простраиство. Облет небесных тел. Высадка на небесные тела.

Автор ие касается вопросов коиструкции космического корабля, а рассматривает лишь условия плавания в мировом пространстве, опиражь на законы движения небесных тел. Ему принадлежит математическая разработка способа спуска ракеты на поверхность планет, окруженных атмосферой, с использованием тормозящего действия воздуха, а также проекты небесиых маршрутов для будущих космических кораблей (см. тл. XIV нашей кинги). Сочинение Гоманна предполагает у читателя хорошую математическую подготовку. — Перевод работы Гоманиа даи в кинге проф. Н. А. Рыинна «Теория космического полета».

Заидер, Ф. (Германия). Sander, Fr. W. (Wesermünde).

Ииженер, выдающийся авторитет в технике пороховых ракет, глава ракетной фирмы Cordes в Везермоиде, спасательные морские ракеты которой пользуются всемирой известностью. Опыты с ракетными автомобилями 1928 г. производились при его бликайшем участии. В настоящее время занят сооружением ракет с эмилким заралом.

Лей, Вилли (Германия).

Ley, Willy (Berlin).

Научный журналист, деятельный и даровитый популяризатор эвездоглавания, вицепредседатель коллектива работимиков Берлинского ракетодрома. Автор общедоступной кинти-«Полет во вселенную» (Die Fahrt ins Weltall, 2 Auflage. Berlin 1929), с предисловием проф. Оберта. Вместе с Обертом, Гефтом, Гомманном, Заидером и др. участвовал в составлении общедоступного коллективного труда «Возможность полета в мировое пространство» (Die Möglichkeit der Weltenraumfahrt, 1928).

В 1932 г. им выпущена «Краткая история (летопись) ракеты» (Grundriss einer Geschichte der Rakete, Leipzig 1932).

Лиике, Феликс (Германия). Linke, Felix (Berlin), Астроном и популярнзатор. Автор книжечки «Ракетный космический корабль» (Das Raketenweltraumschiff, Hamburg 1928).

Небель, Рудольф (Германия).

Nebel. Rudolf (Berlin).

Инженер, бывший технический руководитель экспериментальных работ Берлинского ракетодрома.

Ноордунг, Г.

Noordung, Hermann (псевдоним).

Военный ниженер, автор содержательной популярной книги «Проблема путешествий в мировом пространстве» (Das Problem der Befahrung des Weltraums, Berlin 1929).

Оберт, Герман (Германня).

Prof. Oberth, Hermann.

Астроном и метеоролог, самый авторитетный работник звездоплавания в Зап. Европе. Автор обширного научного труда «Пути к звездоплаванию» (Wege zur Raumschifahrt, 3 Auflage, Berlin 1929). Главные отделы кничи: І. Предварительные сведения. ІІ. Физико-технические вопросы. III. Конструктивные вопросы. IV. Возможные изменения.

Это капитальное сочинение, охватывающее все теоретичесие и практические вопросы звездоплавания, удостоено премин Французского астрономического общества. Подробное извъечение приведено в книге проф. Н. А. Рынина «Теория космического подста».

Опель, Фриц (Германия).

Opel, Fritz (Rüsselheim).

Глава автомобильной фирмы. В 1928 г. (вместе с М. Валье и Зандером) делал опыты с ракетными автомобилями.

Пельтри, Роберт (Франция).

Esnault-Pelterie, R. (Paris).

Известный деятель французской авнации (изобретатель авроплана REP), автор труда «Исследование высших слоев атмосферы помощью ракеты и возможность мекпланетных путешествий» («L'exploration par fusées de la très haute atmoврьѐге et la possibilité des voyages inteplanetaires»), выпущенного в Париме Французским астроиомическим обществом в 1928 г. Со держание: Движение ракеты в пустоте и в воздуже. Использование ракет для исследования вышим слосав атмосферы или для междиланетного путеществия. Необходимые условия для отправления живых существ. Научное вначение посещения иных миров. —Предмет рассматривается с теоретической стороны; вопросов практических, коиструктивных автор не затративает. (Извлечение — см. ки. проф. Н. А. Рыпныя «Теория космического полета»). Эпо-Пельтри принадлежит термин узвездоплавание» («астронавтика»), введенияй—с одобрения К. Э. Циолковского — в русскую литературу Я. И. Перельманом. \*

Пирке, Гвидо (Австрия).

Von Pirquet, Guido (Wien).

Инженер, теоретик звездоплавания, математически разработавний маршруты межпланетных перелетов. Исследования сот печатались в 1928—29 г. в журнале «Die Rakete» под общим заглавием «Fahrtrouten».

### В СССР

Ветчинкин, Владимир Петрович (Москва).

Профессор и инженер. Теоретик авездоплавания, выступавший с докладами по ракетному летанию в Москве и Лениграде.

Гажала, Меркурий Васильевич (Ленинград).

Физик и инженер, консультант и руководитель семинария. Граве, Сергей Людвигович.

Лектор рабочих аудиторий по вопросам звездоплавания. Автор повести для детей «Путешествие на Луну» (Ленинград 1926), популяризирующей идеи Циолковского.

Кондратюк, Юрий Васильевич (Новосибирск).

Автор весьма содержательного исследования: «Завоевание межпланетных пространств» (Новосибирск 1929).

Сообщение немецких авторов о том, что Пельтри в 1912 г. делал в Петербурге доклад о ввездоплавании — ошибочно.

Оглавление. Предисловие автора и В. П. Ветчинкииа. Даниме ракеты. Формула иагруженности. Скорость въвделения. Химический материал. Процесс сторания. Конструкция камеры сжитания и извергающей трубы. Типы траекторий и требуемые ракетиме скорости. Максимум ускорения. Действие атмосферы на ракету при отправления. Поглощение скорости возврата сопротивлением атмосферы. Межиланетиял база. Управление. ракетой. Общие перспективы. Эксперименты и исследования.

Королев. Сеогей Павлович (Москва).

Ииженер.

Мачинский, Матвей Владимирович. Профессор физики.

Перельман, Яков Исидорович (Ленинград).

Физик-популяризатор, один из старейших (с 1913 г.) пропагандистов и лекторов звездоплавания, автор ряда книг и миожества статей в периодической печати, систематически осведомляющих широкие круги читателей об успехах ракетного летания.

Отдельно изданы кинги и брошюры: «Межпланетные путентвия», в изд. 1915—1933. — «Полет на Луну». 1924. — «В мировые дами». 1930. — «Ракетой на Луну», 3 изд. 1930—1933. — «Циолковский, его жизиь, изобретения и изучные труды». 1932 г. — «К звездам на ракете», 1933. — Общий тираж всех этих минг — свыше 250 000 окз.

Петропавловский, Борис Сергеевич (Ленинград). Ииженер, лектор по вопросам реактивного движения. Скончался сосныю 1933 г.

Пряиншников, Василий Осипович (Ленинград).

Научимі сотрудник Астрономической обсерватории Леиниградского университета, деятельный пропагандист звездоплавания, прочитавший с 1918 г. в разных пунктах СССР свыше 600 общедоступных лекций по ражетному летанию.

Разумов, Владимир Васильевич (Москва).

Корабельный инженер и специалист по дирижаблестроению.

Рынин, Николай Алексеевич (Ленинград).

Профессор и инженер. Автор общирной вициклопедии звездоплавания, выходящей под общим заглавнем «Межпланетные сообщения» в 9 книгах. 1. Мечты, легенды и первые фантазии. 1928. — 2. Космические корабли в фантазиях романистов. 1928. — 3. Теория реактивного движения, 1929. — 4. Раметы, 1929. — 5. Суперавыация и суперартиллерия. 1929. — 6. Лучистая виергия. 1931. — 7. К. Э. Циолловский. 1931. — 8. Теория космического полета. 1932. — 9. Астронавигация. 1932. — Вие серии: «Завоевание стратосферы» (1933) — популярная бройпора.

Родных, Александр Алексеевич (Ленинград).

Историк воздухоплавания и авиации, автор общедоступной книги «Ракеты и ракетные корабли» (Москва 1933)

Фортиков, Иван Петрович (Москва).

Литератор, пропагандист звездоплавания. Цандер, Фридоих Артурович (Москва).

Скончавшийся в 1933 г. теоретик и практический работник ракетного летания, автор книги «Проблема полета при помощи реактивных аппаратов». Москва 1932.

Циолковский, Константин Эдуардович (Калуга).

Ц и о л ко в с ки и, константин Эдуардович (Калуга). Всемирно признанимий к руппейший в ССССР теоретик ракетного летания, задолго до Годдарда и Оберта математически разработавший механику реактивного движения и установивший основыве теоретические предпосылки звездоплавания. Ему принадлежат следующие печативе работы по звездоплаванию (изданные им самим в Калуге): Ракета в космическое пространство, 1924 г. (перепечатка журнальной статън 1933 г.). — Исследование мировых пространств реактивными приборами, 1914 г. — Вые звеми, 1920 г. — Космическая ракета. Опытная подготовка, 1920 г. — Космические ракетные поезда, 1929 г. — Цели звездоплавания, 1929 г. — Немы зароплан. За атмосферой Земли, 1929 г. — Звездоплавателям. 1930 г. — Реактивный аэроплан, 1930 г. — Реактивный аэроплан, 1930 г. — Реактивный аэроплан, 1930 г.

Собрание сочинений Циолковского подготовляется к изданию ОНТИ в Москве.

В 1932 г. советская общественность чествовала Циолков-

ского по поводу 75-летия его рождения и 40-летия научной деятельности. (Биографию см. в трудах проф. Н. А. Рынина и Я. И. Перельмана, а также детскую книжечку Н. Н. Боброва «Больщая жизнь», Москва 1933).

Шершевский, Александр Борисович (Москва).

Штери. Александо Николаевич, инженер.

Автор изданиой в Германии кинги «Ракета для езды и полета. Общепонятное введение в ракетиую проблему» (Die Rakete für Fahrt und Flug». Berlin 1929).

Эйгенсон, Морис Семенович (Ленинград).

Кроме перечислениых лиц, в СССР печатали статьи по вопросам звездоплавания следующие авторы. \*

Академик А. Н. Крылов («Архив истории иауки и техники», т. II. 1934).

Проф. К. Л. Баев («Молодая Гвардия», Москва). Проф. И. Барабашев («Знаине», Харьков).

Н. Н. Бобров (автор брошюры «Большая жизнь» — Циолховский).

Ю. Гекко («Коасиая Газета», Ленингоад),

Проф. В. А. Костицыи («Успехи современной науки», Москва).

Проф. В. А. Лапиров-Скобло («Правда», Москва).

К. С. Микони. (Сверхвысотные полеты. 1933). Проф. С. В. Орлов («Жизиь и техника будущего»,

А. Якобсон («Народный Учитель». Москва).

Автобиографии и портреты ряда деятелей звездоплавания собоаны в кинге:

W. Brüger. «Männer der Rakete». (Leipzig 1933).

<sup>•</sup> Пользумсь случем рассеть евсоразумение, порождение насетичной осведоменностью заразименных авторов. В неведной леведоматьстванной детемент и предоставляющим принценам должно должно

В. Брюгель. «Люди ракеты» (Лейпциг).

Удачный опыт театральной постановки на тему о звездоплавании сделан Ленинградским театром марионеток (пьеса С. А. Дилина и М. Б. Шифмана: «Ракета ССІ»).

#### Общества звездоплавания.

1) В Германия— «Verein für Raumschiffahrt», существовавшее с 1927 г. В 1933 г. око распалось, и члены его вошли в состав союза «Verein Fortschrittliche Verkehrstechnik», председующего более широкие задачи.

2) В Америке — «American Interplanetary Society» в Нью-Иорке (Американское межпланетное общество).

4) B Англии «British Interplanetary Society».

# 13. СОБЫТИЯ И ГОДЫ.

#### Краткая астопись звездоплавания.

- 1881. Кибальчич составляет проект ракетной летательной машины.
- 1903. Циолковский публикует в «Научном обозрении» основы теории ракетного летания («Исследование мировых пространств»).
- 1911—12. В «Вестнике воздухоплавания» печатается вторая часть «Исследования» Циолковского.
- 1912. 15 сент. Эно-Пельтри читает во Французском астрономическом об-ве, в Париже, доклад о возможности межпланетных перелетов.
- 1914. Появляется дополнительная часть «Исследования» Циолковского.
- 1915. Выходит в свет первая общедоступная книга по звездоплаванию — «Межпланетные путешествия» Перельмана.
- 1919. В «Известиях Смитсонианского Института» в Вашингтоне печатается исследование Годдарда о ракетах («Способ достижения крайних высот»).

1920. Книга Циолковского «Вне Земли» (Калуга).

1923. Книга Оберта «Ракета в межпланетное пространство» (Мюнхен).

1924. Слух о готовящейся отправке Годдардом ракеты на Луну привлекает винмание широких масс к идее звездоплавания.

1925. Книга Гоманна «Достижимость небесных тел» (Мюнхен).
1926. Циолковский выпускает дополненное издание своего

«Исследовання мировых пространств».

1927. В Бреславле начинает выходить журнал «Ракета».

1928. Книга Валье «Ракетное движение» (Мюнхен).

Кинга Шершевского «Ракета для езды и летания» (Берлин).

Книга Эно-Пельтри «Возможность межпланетных путешествий» (Париж).

Коллективный труд Оберта, Гоманна и др. «Возможность межпланетных перелетов» (Лейпциг).

Первый выпуск энциклопедии звездоплавания Рынина «Межпланетные сообщения» (Леннигоад).

«ичежпланетные сооощения» (ленниград).

При Франц, астр. об-ве учреждается премия за работы по звезлоплаванию.

Опыты с ракетными автомобилями в Германии.

1929. Оберт строит ракету с жидким зарядом. Опыты Валье с ракетными санями.

Опель совершает полет на безмоторном самолете с ра-

Годдард в Америке первый в мире пускает ракету с жидким зарядом (18 июня).

Книга Оберта «Путн к звездоплаванию».

Книга Циолковского «Космические ракетные поезда». Книга Ноордунга «Проблема перелетов в мировом пространстве» (Берлин).

Книга Юр. Кондратюка «Завоевание межпланетных поостоанств» (Новониколаевск).

1930. Первая жертва звездоплавания: гибель Валье при пуске ракеты с жидким зарядом (17 мая). Устройство первого в мире ракетодрома — Берлинского (27 сентября).

1931. Винклер первый в Европе пускает жидкостиую ракету (14 марта).

Первый старт жидкостной ракеты на берлинском ра-

1932. Всесоюзное чествование Циолковского по поводу 40-летия его деятельности.



#### содержание.

Предисловие автора	3
Предисловие К. Э. Циолковского к 6-му изд.	5
I. Величаншая греза человечества	7
II. Всемноное тяготенне и земная тяжесть	8
III. Можно ан укрыться от снаы тяжести?	15
	23
V. Вопреки тяжести — на воднах света	25
	30
	ñ
	17
	6
	66
	57
	14
	19
	88
	19
XVII. OIDITE C HOBERT PARCTAME	
XIX. Жизнъ на корабле вселенной	
ХХ. Опасности звездоплавання	
XXI, Заключение	
Приложения	
1. Сила тяготения	-
2. Падение в мировом пространстве	
3. Динамика ракеты	
4. Начальная скорость и продолжительность перелетов 17	
5. Внеземная станция	
6. Давление внутри пушечного ядра	
7. Невесомость свободно падающих тел	
8. Через океан на ракете	
9. В ракете на Луну	
10. Стратосфера	
11. Межпланетная сигнализация	
12. Люди и кинги	
13. События и годы	11









